

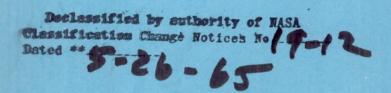
NACA

RESEARCH MEMORANDUM

TABULATED PRESSURE DATA FOR A SERIES OF CONTROLS ON A 60° DELTA WING AT MACH NUMBERS OF 1.61 AND 2.01

By Douglas R. Lord and K. R. Czarnecki

Langley Aeronautical Laboratory
Langley Field, Va.



This material contains information affecting the National Defense of the United States within the meaning of the esphorage laws. Title 18, U.S.C., Secs. 793 and 794, the transmission or revelation of which in an manner to an uncurrized person is prohibited by law.

NATIONAL ADVISORY COMMITTEE FOR AERONAUTICS

WASHINGTON

March 30, 1956





RESEARCH MEMORANDUM

TABULATED PRESSURE DATA FOR A SERIES OF CONTROLS ON

A 60° DELTA WING AT MACH NUMBERS OF 1.61 AND 2.01

By Douglas R. Lord and K. R. Czarnecki

SUMMARY

An investigation has been made at Mach numbers of 1.61 and 2.01 and Reynolds numbers from 1.7×10^6 to 7.6×10^6 to determine the pressure distributions over a 60° delta wing having 20 different control configurations. Measurements were made at angles of attack from 0° to 15° for control deflections from -30° to 30° . This report presents the complete tabulated pressure data for the range of test conditions.

INTRODUCTION

As a part of a general program of research on controls, an investigation is underway in the Langley 4- by 4-foot supersonic pressure tunnel to determine the important parameters in the design of controls for use on a 60° delta wing at supersonic speeds. The results have been obtained from two series of tests by means of pressure distributions and direct measurements of hinge moments. The first series was conducted at a Mach number of 1.61 and consisted primarily of tip controls, some fence configurations, and a trailing-edge control with and without a spoiler mounted on the wing just ahead of the control. Much of the control hinge-moment and effectiveness results and some illustrative pressure distributions from this series have been presented in references 1 to 7. The second series of tests consisted of several trailing-edge controls and some fence configurations, all at a Mach number of 1.61 and four of the tip controls at a Mach number of 2.01.

Because of the time involved in the reduction and analysis of the data, and the immediate interest in the basic pressure data, the purpose of this report is to present tabulations of the pressures measured on the surfaces of the 20 configurations for both series of tests without any analysis. The tests were made for a wing angle-of-attack range from 0° to 15° and for a control deflection range from -30° to 30°. All





configurations were tested at a Reynolds number of 4.2×10^6 based on the wing mean aerodynamic chord, and one configuration was also tested at Reynolds numbers of 1.7×10^6 and 7.6×10^6 at a Mach number of 1.61.

SYMBOLS

ъ/2	wing semispan
c_R	wing root chord
Cp	pressure coefficient, p - p _l
М	stream Mach number
p	stream static pressure
Pl	local surface pressure
q	stream dynamic pressure
R	Reynolds number (based on wing mean aerodynamic chord)
х	distance from wing apex in chordwise direction
У	distance from wing apex in spanwise direction
α	wing angle of attack
δ	control deflection relative to wing (positive when control trailing edge is deflected down)

APPARATUS

Wind Tunnel

This investigation was conducted in the Langley 4- by 4-foot supersonic pressure tunnel, which is a rectangular, closed-throat, single-return type of wind tunnel with provisions for the control of the pressure, temperature, and humidity of the enclosed air. Flexible nozzle walls were adjusted to give the desired test section Mach numbers of 1.61 and 2.01. During the tests, the dewpoint was kept below -20° F so that the effects of water condensation in the supersonic nozzle were negligible.





Model and Model Mounting

The model used in this investigation consisted of a half-delta wing having ll interchangeable controls and various associated control adapters (or replacement sections) required to fit the controls to the basic wing component. The control configurations are presented in figure I grouped according to whether they were tip controls (fig. 1(a)), trailing-edge controls (fig. 1(b)), or tip controls with modifications such as fences or tabs (fig. 1(c)). The 11 basic configurations are identified as configurations A through G, I, J, Jl, and J2. Modifications were made to these basic configurations to obtain the remaining 9 configurations. Configuration H was obtained by installing the control of configuration F in the hinge-line hole for configuration E. Configurations J3 and J4 were made from configuration J by adding paddle balances and a spoiler, respectively. Configuration El was obtained by adding a tab on a boom mounted on the inboard edge of the control of configuration E. Configurations E2, E3, and F1, F2, and F3 were made by mounting various fences on the wing at the wing-control juncture of configurations E and F, respectively. The location of the pressure orifices can be determined from tables 1 and 2 and the sketches in figure 2.

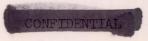
The basic wing had a 60° sweptback leading edge, a root chord of 18.14 inches, and a semispan of 10.48 inches. The wing had a rounded NACA 63-series section extending 30-percent root chord back from the leading edge, a constant-thickness center section with a thickness-chord ratio of 3 percent based on the root chord, and a sharp trailing edge. Near the wing tip, the nose section joined directly to the tapered trailing edge without any flat midsection. Configurations J1 and J2 had thickened trailing edges as shown in the sketches of figure 1.

The basic wing and controls were constructed of steel. (For details of construction, see ref. 1.) The paddle balances and tab were also constructed of steel. The spoiler and the fences were constructed of 1/16-inch stock brass.

The semispan wing was mounted horizontally in the tunnel from a turntable in a steel boundary-layer bypass plate which was located vertically in the test section about 10 inches from the sidewall, as shown in figures 3 and 4.

TESTS

The model angle of attack was changed by rotating the turntable in the bypass plate on which the wing was mounted. (See fig. 3.) The angle of attack was measured by a vernier on the outside of the tunnel, inasmuch as the angular deflection of the wing under load was negligible.



Control deflection was changed by a gear mechanism mounted on the pressure box which rotated the strain-gage balance, the torque tube, and the control as a unit. The control deflections were set approximately with the aid of an electrical control-position indicator mounted on the torque tube close to the wing root and measured under load during testing with a cathetometer mounted outside the tunnel. The pressure distributions were determined from photographs of the multiple-tube manometer boards to which the pressure leads from the model orifices were connected.

Tests were made over an angle-of-attack range from 0° to 15° at increments of either 3° or 6° . The control deflection range was from -30° to 30° at increments of 5° or 10° . Most of the tests were made at a tunnel stagnation pressure of 15 lb/sq in. absolute at M = 1.61, and 17.5 lb/sq in. absolute at M = 2.01, corresponding to a Reynolds number, based on the mean aerodynamic chord of 12.10 inches, of $4.2 \times 10^{\circ}$. Configuration E was also tested at R = $1.7 \times 10^{\circ}$ and $7.6 \times 10^{\circ}$ at M = 1.61.

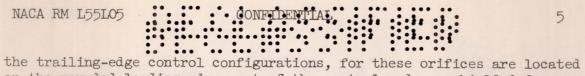
PRECISION OF DATA

The mean Mach numbers in the region occupied by the model are estimated from calibrations to be 1.61 and 2.01 with local variations being smaller than ±0.02. There is no evidence of any significant flow angularities. The estimated accuracies in setting the wing angle of attack and control deflection are ±0.05° and ±0.1°, respectively. The measured pressure coefficients are believed accurate to ±0.01. In order to facilitate the publication of the data, a complete final check has not been made and random errors may be present where damage to a model or malfunctioning of an orifice may have occurred during the tests. Such errors can usually be detected by a visual inspection of the plotted pressure distributions.

PRESENTATION OF DATA

The pressure measurements for the complete range of test conditions are presented in tables 3 to 28. The orifice locations are identical on the upper and lower surfaces; therefore, the location of an orifice on the upper surface corresponds to the identically numbered orifice on the lower surface. In many instances the orifice numbered 1 is on the leading edge of the wing and the pressure coefficient has been listed as if it were on the upper surface, there being no corresponding lower surface reading. The same is true for the orifices located at $x/c_R = 0.852$ on





on the rounded leading-edge part of the control and are shielded from the stream by the wing. In other cases, where orifices were known to be bad, pressures may be listed on one surface only.

Langley Aeronautical Laboratory, National Advisory Committee for Aeronautics, Langley Field, Va., November 14, 1955.





- 1. Czarnecki, K. R., and Lord, Douglas R.: Hinge-Moment Characteristics for Several Tip Controls on a 60° Sweptback Delta Wing at Mach Number 1.61. NACA RM L52K28, 1953.
- 2. Czarnecki, K. R., and Lord, Douglas R.: Preliminary Investigation of the Effect of Fences and Balancing Tabs on the Hinge-Moment Characteristics of a Tip Control on a 60° Delta Wing at Mach Number 1.61. NACA RM 153D14, 1953.
- 3. Czarnecki, K. R., and Lord, Douglas R.: Load Distributions Associated With Controls at Supersonic Speeds. NACA RM 153D15a, 1953.
- 4. Lord, Douglas R., and Czarnecki, K. R.: Recent Information on Flap and Tip Controls. NACA RM 153117a, 1953.
- 5. Lord, Douglas R., and Czarnecki, K. R.: Aerodynamic Characteristics of a Full-Span Trailing-Edge Control on a 60° Delta Wing With and Without a Spoiler at a Mach Number of 1.61. NACA RM 153117, 1954.
- 6. Lord, Douglas R., and Czarnecki, K. R.: Aerodynamic Characteristics of Several Tip Controls on a 60° Delta Wing at a Mach Number of 1.61. NACA RM 154E25, 1954.
- 7. Czarnecki, K. R., and Lord, Douglas R.: Simplified Procedures for Estimating Flap-Control Loads at Supersonic Speeds. NACA RM L55E12, 1955.



SPANWISE LOCATION OF ORIFICE STATIONS

[Chordwise extent of stations shown in fig. 2 and table 2]

Configuration				7	Values of	2	y/b a	at station .	-	
Com iguration	1	2	3	4	5		6	7	8	9
А	0.048	0.210	0.372	0.537	0.592		0.745	0.860	See fig. 2	
В	.048	.210	.372	•537	See fig.	2	.602	See fig. 2	0.734	See fig. 2
С	.048	.210	.372	•537	.601		.640	.683	.758	See fig. 2
D	•055	.242	.430	.619	.688		.776	.876	•958	
E, E1, E2, E3, F F1, F2, F3, G, H	.048	.210	.372	•537	•597	201	•733	.869	•967	
I	.048	.210	.372	•537	•592		.745	See fig. 2		
J, J1, J2, J3, J4	.048	.210	.372	•537	•592		.745	See fig. 2		





TABLE 2
CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

[Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1]

(a) Configuration A

			Values	of x/	c _R at	station	1 -		
Orifice	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.592	0.745	0.872	0.852	
2	.075	.238	.400	.562	.619	.772	.919	.872	
3	.219	.381	.538	.700	.713	.816	•952	.919	
4	.334	.502	.659	.860	•779	.860	.982	.952	
5	.445	.612	.747	.897	.860	.852		.982	
6	.588	•756	.860	.936	.852	.872			
7	.742	.860	.897	.985	.872	•919			
8	.860	.897	.936		.919	• 952			
9	.897	.936	.985		•952	.982			
10	.936	.985			.982				
11	. 985								
12									
13									





TABLE 2. - Continued

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1

(b) Configuration B

	Values of x/c _R at station -										
Orifice			Valu	es of	x/c _R a	t stati	on -				
OTITIES	1	2	3	4	5	6	7	8	9		
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.708	0.875	0.754	0.769	0.819		
2	.075	.238	.400	.562	.761	.906	•799	.824	.871		
3	.219	.381	•538	.700	.810	.945	.835	.879	.926		
4	.334	.502	.659	.846		.986		. 934	.988		
5	.445	.612	•747	.901				.992			
6	.588	.756	.846	• 950							
7	.742	.846	.901	. 986							
8	.846	.901	.950								
9	.901	.950	.986								
10	.950	. 986									
11	. 986										
12											
13											





TABLE 2.- Continued

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1

(c) Configuration C

Orifice			Valu	es of	x/c _R a	t stati	on -		
Office	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.876	0.674	0.683	0.758	0.871
2	.075	.238	.400	.562	.909	.769	.711	.785	.928
3	.219	.381	.538	.700	.947	.857	.780	.879	. 986
4	.334	.502	.659	.846	.991		.876	.929	
5	.445	.612	.747	.901				•992	
6	.588	.756	.846	.950					
7	.742	.846	.901	.986					
8	.846	.901	•950						
9	.901	.950	.986						
10	.950	.986							
11	. 986								
12									
13									





TABLE 2. - Continued

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1 (d) Configuration D

Omifica			Values	of x/	c _R at	station	-		
Orifice	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.595	0.672	0.758	0.862	
2	.075	.238	.400	.562	.623	.699	.785		
3	.219	.381	.538	.700	.675	.752	.813		
4	.334	.502	.659	.846	.744	.826	.851		
5	.445	.612	.747	.901	.821	.876	.901		
6	.588	.756	.846	.950	.899	•937			
7	.742	.846	.901	. 984	.970				
8	.846	.901	. 950.						
9	.901	.950	. 984						
10	.950	. 984							
11	. 984								
12									
13									





TABLE 2. - Continued

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

[Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1]

(e) Configurations E, El, E2, E3, F, F1, F2, F3, G, H

Orifice			Values	of x/	c _R at	station	-		
Orlite	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.597	0.730	0.864	0.987	
2	.075	.238	.400	.562	.625	•758	.892		
3	.219	.381	•538	.700	.674	.808	.941		
4	.334	.502	.659	.846	.746	.879	. 986		
5	.445	.612	.747	.901	.840	•973			
6	.588	.756	.846	• 950	•939				
7	.742	.846	.901	. 984	.988				
8	.846	.901	• 950						
9	.901	•950	. 984						
10	• 950	.984							
11	. 984								
12									
13									

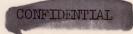




TABLE 2.- Continued

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1

(f) Configuration I

Orifice		Va	lues of	x/c _R	at sta	tion -			
OTITICE	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.597	0.753	0.890		
2	.075	.238	.400	.562	.624	•778	.985		
3	.219	.381	.538	.700	.719	.853			
4	.334	.502	.659	.860	.839	.945			
5	.445	.612	•747	.852	.919	•995			
6	.588	.756	.860	.896	•972				
7	.742	.860	.852	•935					
8	.860	.852	.896	. 984					
9	.852	.896	•935						
10	.896	•935	. 984						
11	•935	. 984							
12	. 984			1					
13									





TABLE 2. - Concluded

CHORDWISE LOCATION OF ORIFICES

[Spanwise location of orifice stations shown in fig. 2 and table 1]

(g) Configurations J, J1, J2, J3, J4

Omitica		V	alues c	of x/c _R	at st	ation -			
Orifice	1	2	3	4	5	6	7	8	9
1	0.048	0.210	0.372	0.535	0.592	0.745	0.852		
2	.075	.238	.400	.562	.619	.772	.872		
3	.219	.381	•538	.700	.713	.816	.910		
4	.334	.502	.659	.860	•779	.860	.948		
5	.445	.612	.747	.852	.860	.872	.986		
6	.588	.756	.860	.872		.905			
7	.742	.860		.905		.949			
8	.860	.852		.949		.982			
9	.872	.872		.982					
10	.905	.905		1.000					
11	.949	.949							
12	.982	.982	•						
13		1.000							





-				Linna	Curto	20 01	Ctation							0 1					
Orif		1 2	1 3	Opper 4	5	6	Station 7	8	9		2	3	Lower 4	Surface 5		Station	1 0		Orif
	-	1 -	1 3	1 -	1 3	10	1 /		00 0	8 =	00 0	3	1 4	1 2	6	7	8	9	10
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 364 • 051 • 011 • 025 • 003 • 006 • 011 • 012 • • 153 • • 099	.033 .012 007 .001 011 .013 162	020 005 .003 162 159	-022 -002 -029 -146 -145 -170	•011 -•011 -•027 •007 -•029	-008 -010 -055 -039 -005 -026 -226	•024 -•223 -•220	041 .051 .018		0 = 071 030 036 -004 014 016 045 -157 -082 -155	.016 .002 012 .003 149 149	016 .235 .010 161 158	005 161 153 166	040 003	003 .016 018 204 201 190		•032		1 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2
								-	00 °	8 =	10 0								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	•368 •052 •020 •030 •007 •008 •013 -•009 -•150 -•100	.362 .033 .015 005 .003 007 .018 160 142 154	.292 .027 018 003 .000 163 154	.025 001 025 152 170 195	*317 •020 -•002 -•008 •022 -•001 -•283 -•271 -•267 -•266	.025	137 162 342 337	•048 -•180 -•188 -•382 -•405		.084 .043 .053 .012 .032 .039 .059 140 059	.033 .017 .006 .021 143 138	146	•014 -•114 -•099 -•144		•003	• 261 • 252 - • 055 - • 047	•114		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = 0	0 °	8=	20 0								L
	.370 .052 .018 .028 .011 .003 .017 009 150	.020	•290 •026 -•014 -•006 -•002 -•162 -•153 -•146	.022 002 021 172 202		• 341 • 018 • 002 • 065 • 196 • • 331 • • 434 • • 402 • • 339	407	• 152 -• 326 -• 412 -• 458 -• 444		.080 .035 .042 .000 .020 .027 .046 151 073	.008 005 .007 155	.024	•007 -•080 -•077 -•190	.010 .005 037 .016 .065 .288 .219 .184	.001 001 .068 .483 .373 .331 .282	• 568 • 487 • 197 • 279	•463 •538 •107 •270		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = 0	0 0	8 =	30								
9 -	146	-•006 •029	001	.268 .030 .004 025 171 198 240	-•445 -•430	• 337 • 023 • 001 • 092 • 341 • 417 • 394 • 393 • 384	428 457 461	• 323 • 405 • 464 • 487 • 471		.029 .050 151	148	.022	•177 •061 •081 ••220	.007 .008 035 .302 .005 .620 .501 .434	002 .016 .429 .509 .763 .646 .590	•954 •794 •622 •590	•601 •829 •560 •618		1 2 3 4 5 6. 7 8 9 10
-								a = 0	5	8 =	00								
3 4 5 6 7 8 9	- 072 - 054 - 088 - 078 - 066 - 082 - 216	082 100 104 094 055 219	344 127 116 101	-•154 -•229 -•219 -•235	- 293 - 159 - 119 - 049 - 214 - 240	354	440 423	- 305 - 370 - 382 - 454 - 438		071	074	•244 •158 •122 •078 •133 •078 •063 -•072	080	098	•181 •169 ••088	.300 .179 091 086	• 258 • 223 •• 049 •• 086		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11





Table 3 Continued

	T			Henne	0	4	04-41		-											_
Orif	-	2	1 3	Upper 4	Surface 5	6	7	8	9	-	-		3	Lower			Station			-
_	-	1 4	1 2	1 4	1 3	10	1 /	a = (8 =	2	3	4	5	6	7	8	9	1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 327 • 091 • 074 • 056 • 088 • 082 • 067 • 078 • 218	•111 •271 •083 •098 •098 •094 •213 •208 •215	•148 •338 -•124 •112 -•097 -•235 -•222 -•214	372 164 149	372 291 153 105 038 338	• 184 • 393 • 348 • 299 • 081 • 395 • 454 • • 444 • 357	- • 440 - • 421 - • 446 - • 446	-•275 -•412 -•440 -•457 -•456		-	222 149 161 112 134 117 145 063 012	•162 •133 •105 •119	.253 .156 .125 .078 .133 080 065	•146 -•020 •001 -•055	•223 •161 •105 •158 •381 •095 •120 •097	•239 •185 •186 •495 •218 •195 •165	•598 •405 •148 •178	•732 •457 •065 •191		1 1 1 1
								a = 0	6 0		8 =	20								1
4 5 6 7	• 326 • 088 • 073 • 058 • 092 • 081 • 067 • 086 • 225 • 181	•101 -•277 -•085 -•102 -•098 -•094 -•057 -•213 -•207 -•215	•138 •343 •121 •116 •094 •233 •229 •213	382 165	368 292 159 113	•179 •395 •349 •279 •372 •457 •462 •436 •405	422 420 429 431	•078 -•432 -•438 -•453 -•421		-		•165 •131 •100 •116 -•079 -•067 -•065	.244 .157 .125 .073 .132 081 065 016	*144 *052 *065 -*108	.217 .163 .107 .165 .421 .427 .355 .307	• 236 • 186 • 265 • 900 • 564 • 489 • 442	•911 •637 •474 •457	1.543 .671 .436 .504		1 1
								a = 0	6 °		8 =	30								
4 5 6 7 8	• 325 • 090 • 069 • 058 • 087 • 080 • 064 • 080 • 222 • 181	•112 -•277 -•090 -•103 -•098 -•089 -•059 -•216 -•210 -•217	•140 •342 •121 •115 •100 •232 •224 •211	005 374 167 154 244 274 287	366 293 157 116	•180 •398 •349 •258 •472 -478 -456 -461 -440	433 436 439 440	010 442 446 456 442		-	206 141 158 101 128 108 141 073 005 103	•157 •124 •101 •108 -•074 -•075 -•058	• 244 • 158 • 120 • 074 • 126 • 070 • 005 • 097	•355 •035 •048 ••123	.220 .150 .105 .472 .027 .808 .667 .590	•234 •182 •726 •867 •944 •829 •750	1.007 .968 .826 .743	1.261 .976 .809 .746		111
								α = 1	2 0		8 =	00 0								L
3 4 5 6 7 8	295 141 122 169 146 138 135	-•103 -•433 -•194 -•192 -•200 -•189 -•127 -•281 -•257 -•271	032 468 238 194 170 286 284 266	481 441 325	453 438 299 101	- • 193 - • 490 - • 478 - • 455 - • 181 - • 428 - • 465 - • 429 - • 405		313 429 445 436			342 264 283 235 235 195 230 018 029 027	.279 .248 .216 .229 .009 .007 .016	• 395 • 285 • 248 • 192 • 247 • 003 • 014 • 011	•276 •022 •014 -•001	.362 .303 .238 .304 .360 019 .014 .013	• 375 • 330 • 338 • 281 • 009 • 024 • 024	•361 •266 •012 •037	•369 •321 ••016 •071		1
								α = 1	.2		8 =	10								
3 4 5 6 7 8	294	-•104 -•435 -•185 -•193 -•194 -•181 -•127 -•273 -•253 -•271	025 475 238 190 172 269 280 266	-•191 -•492 -•441 -•328 -•350 -•398 -•368	172 491 453 296 070 418 394 398 367	500	417 419 428 422	150 441 435 450 422			345 269 280 239 237 195 231 017 030 021	•280 •244 •206 •223 •009 •012 •015	• 396 • 286 • 248 • 184 • 252 • 007 • 017 • 023	*276 *075 *120 *044	• 358 • 300 • 240 • 303 • 637 • 229 • 236 • 213	•368 •331 •333 •684 •355 •314 •282	.654 .486 .334 .313	•910 •530 •263 •373		1 1 1





Table 3 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

				Ilnnor	Surfac	o at s	Station			1		-	OWOr	Surface	a at S	Station			
Orif		2	3	4	5	6	. 7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
0		1 2] 3	1 4	1 3	0			12 0	8 =	20 0		-						
6 7 8	*199 -•297 -•140 -•168 -•148 -•140 -•135 -•282 -•235	- 432 - 194 - 193 - 199 - 185 - 122 - 277 - 258	-•477	497 445 325 351	444 429 288 .014 457	476 474 421 598 474 446	429	•261 -•432 -•441		8 = .349 .273 .291 .242 .240 .199 .237 .016 .037	•289 •247 •217 •226 •017 •013 •020	.400 .288 .253 .198 .248 .005 .016 .132	• 205 • 208	.364 .306 .239 .336 .668 .557 .492 .435	•374 •328 •652 •965 •716 •626 •591	.807 .778 .658 .609	1.350 .788 .626 .635		1 1
								a = 1	2 °	8 =	30								
3 4 5 6 7 8	• 194 • 293 • 135 • 120 • 161 • 145 • 135 • 130 • 277 • 224	-0431	029 474 225 185 165 272 270 234	-•187 -•493 -•436 -•319 -•357 -•399 -•366	435 286 068	471 473 409 .585 483 459	438	442		*348 *273 *291 *240 *240 *191 *239 *013 *043 *017	•277 •250 •216 •225 •013 •006 •049	•394 •288 •254 •198 •247 •022 •168 •229	•518 •247 •185 -•061	• 362 • 304 • 240 • 670 • 095 • 922 • 794 • 698	.505		1.196 1.056 .918 .807		1 2 2 4 5 6 7 8 9 1 0 1 1 1
								a = -0	06 0	8 =	00 °								
	.306 .188 .120 .128 .115 .102 .104 .089 069	*397 *196 *133 *096 *109 *092 *110 -083 -075 -075	*160 *218 *110 *101 *099 -*080 -*072 -*072	•141 •231 •132 •097 -•052 -•054 -•094	.220 .142 .117 .149 033 038 099	•125 •235 •180 •220 •229 •147 •102 •100 ••092	.305 .182 112 104	408 .218 .226 014 126		058	083	•222 •068 -•224 -•223	-•120 -•227 -•225 -•228	147 120 098	336 292 288 351 335	403	333 339 399 390		1 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2
								a = -0	6 0	8 =	10 0								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	*308 *190 *121 *129 *114 *105 *102 *092 -065 -020	.397 .199 .137 .100 .110 .096 .114 086 069 067	*160 *228 *117 *109 *101 -077 -069 -062	•151 •235 •140 •101 -•090 -•114 -•162	228			410 057 .013 146 295			089 082 092 075 205 208 198	110 .222 073 223	198	347 276 144 116 016 122 138 119	224 226	-•210 -•183 •333 -•324			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = -0	6	8 =	20 0								
		*395 *196 *137 *100 *112 *096 *113 -084 -069 -068	•165 •223 •115 •107 •101 •074 •070 •065	•148 •237 •137 •103 -•090 -•129 -•181	•055 -•352 -•356	•244	365 358	314 255 187 332 408		047 076 059 050 018	076 086 070 198 205	105 .230 071 220 220	-:116 -:163 -:206 -:265	348 277 148 113 .027 .116 .069 .068	339	010 .043 184 157	•088		1234567891011



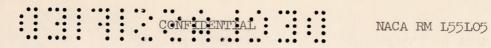


Table 3 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=			_	Upper	_	e at s	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			-
5	1.	2	3	4	5.	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = -	06	8 =	30							7.71	
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	*314 *193 *129 *128 *121 *108 *109 *096 -061 -011	• 398 • 205 • 141 • 107 • 114 • 097 • 117 • 078 • 069 • 062	•164 •224 •113 •111 •109 ••074 ••066 ••060	•243 •136 •101 ••082 ••131 ••179	440	•240 •184 •227 -•017	423	377		040 080 061 049 017 214	081	101 .249 068 216 177	•032 -•163 -•232 -•299	346 278 114 .118 .068 .235 .248 .266	135 072 035 .211 .288	•311 •416 •104 •211	•015 •459 •111 •216		
				-				a = -1	2 °	8 =	00								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	. 166 . 342 . 255 . 257 . 241 . 234 . 206 . 213 . 029 . 077	.275 .347 .260 .237 .237 .218 .226 .006 .027	•018 •376 •249 •234 •224 •016 •022 •034	•382 •275 •223 •034	046 .356 .282 .252 .287 099 .048 008 .010	067 .359 .310 .353 209 .266 001 011	027	438 .354 .324 .058 .014		107 146 131 116 067 259	151 163 172 153	189 118 147 266	-•288 -•348 -•356	429 422 273 314 359	495 462 444 411 430 411 385	- 420	413		
1								a = -1	.2 °	8=	10								1
1 2 3 3 4 4 5 5 6 6 7 7 8 8 9 9 1 1	• 160 • 337 • 247 • 250 • 229 • 226 • 202 • 208 • 022 • 075	.266 .344 .245 .231 .227 .211 .219 .000 .017 .022	•016 •368 •247 •234 •221 •016 •024 •032	106 .380 .281 .224 .018 032 092	073 162 180	.364 .313 .355 302 029	•128 •073 -•172 -•173	473 .020 .099 073 187		106 145 125 112 065 258	170	192 153 139 262 267	323	421 425 259 254 312	451	435			
1								a = -1	2 0	8 =	20								1
1 2 3 3 4 5 5 6 6 7 7 8 9 9 0 0 1	• 161 • 334 • 252 • 253 • 231 • 223 • 204 • 214 • 028 • 074	• 270 • 349 • 249 • 228 • 232 • 216 • 223 • 005 • 022 • 026	.010 .370 .247 .233 .225 .015 .025 .035	-•101 •380 •277 •222 •010 -•054 -•108	•360 •279 •254 •284 -•063	•355 •307 •352	082 120 290 300	393 193 090 210 339		113 155 130 117 069	159 176 159 263 246	197 182 148 267 273	289 288 318	432	329	371	401 210 280 310		111111111111111111111111111111111111111
1								a = -1	2	8 =	30							1 56	
	• 158 • 333 • 246 • 249 • 226 • 218 • 201 • 202 • 017 • 070	• 263 • 340 • 241 • 227 • 223 • 212 • 218 • 000 • 016 • 022	.012 .376 .245 .231 .222 .012 .022	107 .376 .278 .225 .018 045 100	•371 •295 •263 •288 -•018 -•411 -•403	• 314	243 255 388 384			099 148 121 106 065	164 157 165 142 251 233	190 184 138 257 247	280 312 382	456 434 368 294 162 208 144 084	366 348 331 176	-•177 •031 -•182 -•155	328 .084 050 057		



Table 4 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at s	Station			T			Lower :	Surface	e at S	tation	THE CO.		14
ō	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
								a =	00 °	8 =	00 °								
	• 396 • 069 • 032 • 039 • 023 • 015 • 048 • 005 - 140 - • 090 - • 135	•012 •034 -•135 -•144		.028 .013 008 159 147	•006 -•012	166 179 162 153	008 018	004 .004 023 202 177	•014	.076 .042 .048 .004 .023 .039 .008 140 099	.025 .023	008 011 .013 143 145 138	010 145 135 147	.026 008 012	170 177 147 149	*161 *006 -*011		*008 *034 *026 **278	3
								α =	00°	8 =	10								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 390 • 060 • 028 • 032 • 016 • 010 • 039 • 005 - • 145 - • 093 - • 140	•019 •002 •003 •010 •031 -•140 -•150	•294 •026 -•012 •000 •011 -•095 -•119 -•138	•024 •003 •056 -•238 -•313	•147 •180	403	327	126	315 333	.075 .038 .041 002 .018 .035 .002 146 103 147	.005 .023 .020 134	.008 146 109 070	•064 -•066 -•082	•023 •032 ••015		•161 •175 •188	•235	•240 •296 •308 ••011	3
								a =	00 °	8 =	20								
10	.395 .068 .038 .035 .025 .017 .051 .011 139 088	134	051 100	.030 .008 .128 270 351	•014 •069 •447	-•457 -•463 -•445 -•395	153 433 424	231	427 435	.075 .038 .041 .001 .019 .034 .003 144 101	.004 .022 .018 136	016 010 .006 137 003	•217 -•026 -•154	.020 .016 .072	.177	•160 •183 •313	•533	•517 •582 •511 •252	3
								a =	00 °	8 =	30								_
10	• 397 • 069 • 038 • 041 • 020 • 015 • 049 • 015 - • 139 - • 087 - • 127	*383 *049 *026 *009 *011 *016 *042 -*133 -*093 -*046	•084 -•021 -•091	.033 .011 .232 298 383	•016 •073 •601	481	457	430 368	483 455 434 396	.069 .031 .036 004 .014 .030 003 147 104	.039 .018 .013 141 142	018 016 .003		.016 .039 .157	.479 .448 .437 .391	*159 *500 *601	.835 .720 .620 .511 .484	•777 •832 •625 •552	3
								a = '	06	8 =	00							41	
3 4 5 6 7 8 9	075 056 021 064	240 069 087	114 096	354 133 117 249 234	093	273	273	331 307	394 379 381 395	.204 .139 .165 .109 .113 .125 .101 069 042	•145 •113 •130 •120 ••062 ••067 ••068	.113 .090 .113 061 071	•093 -•052 -•048	.141	052 082 048 055	• 196 • 166 • 154	• 202 • 196 • 130 • • 084 • • 085	•230 •249 •241 ••070	2



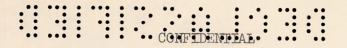


Table 4 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Ξ			T -	Upper	_	T	T					1	Lower :	Surface	e at S	Station			-
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06 °	8 =	10 0		ATT COLOR						_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	*345 -056 -042 -028 -067 -056 -020 -060 -203 -124 -172	•131 -•238 -•064 -•083 -•064 -•026 -•188 -•198 -•200	316 108 093 078 190 182	350 130 074 303 339	146		360 354 347		426 415	• 210 • 145 • 170 • 118 • 128 • 130 • 105 • 059 • 034 • • 079	•151 •115 •134 •124 -•058 -•062	•240 •151 •115 •091 •115 -058 •005 •004	•280 •020 •014 -•069	•284 •141 •247	•175 •084 •079 •069	•194 -•041 •154	•370 •527 •390 •133 •125	*492 *517 *436 *164	
								α =	06 °	8 =	20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 1	. 341 064 052 037 075 061 068 208 133 178	085 073	319 112 098 047 135	350 127 083 366	343 084 046	451	424	441	438			•239 •151 •114 •090 •115 •047 •086 •060	• 382 • 103 • • 032 • • 138	•285 •141 •445	•437 •340 •301 •282	•198 •373 •509	•527 •944 •677 •474 •419	.865 .772 .554 .470	
								a = (06°	8 =	30								L
4 5 6 7 8 9 0	- 338 - 067 - 054 - 040 - 077 - 060 - 032 - 075 - 211 - 127 - 078	•118 -•248 -•072 -•084 -•082 -•073 -•160 -•123 -•117	323	357 036 123	178 014 -041	-•475 -•468 -•397 -•361	-•456 -•466 -•462	-• 464 -• 462 -• 464 -• 456 -• 409	459	•202 •136 •170 •110 •113 •124 •098 -•070 -•037 -•079	•147 •115 •130 •116 •0064 •001 •075	•237 •149 •111 •088 •156 •146 •130 •087	• 356 • 134 • • 121 • • 174	• 282 • 140 • 455	•592 •605 •592 •460	•195 •507 •690	.926 1.072 .860 .789 .664	1.175 1.004 .831 .672	
_								a = ' ;	12 °	8 =	00			1					L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 218 • 270 • 116 • 092 • 146 • 127 • 111 • 137 • 263 • 178 • 228	-•417, -•172 -•178 -•185 -•169 -•110 -•259	013 455 198 167 151 259 264 246	470 431 308 364	-•490 -•451 -•386	-•401 -•368 -•348 -•275	434	-•462 -•453 -•442 -•451 -•418	446	.342 .272 .290 .241 .236 .227 .219 .036 .034	• 264 • 243 • 262 • 237 • 032 • 028 • 024	• 392 • 285 • 251 • 219 • 243 • 035 • 019 • 023	• 223 • 047 • 051 • 031	• 395 • 283 • 236	*038 *017 *056 *042	•182 •296 •277	• 285 • 335 • 255 • 028 • 023	•361 •383 •351 •069	1 1
_								a = 1	2	8 =	10								
2 3 4 5 6 7 8 9 0	096 143 123 110 134 256	413 169 173 177 164 112 254	007 461 199 162 125 244 254 254	482 424 259 369 394		-•441 -•387 -•399 -•367	-•423 -•429 -•449		456 439 429 410	*340 *265 *285 *236 *231 *224 *213 *033 *028 *019	• 271 • 242 • 258 • 230 • 025 • 025 • 016	•390 •282 •247 •216 •237 •029 •063 •096	•311 •157 •128 •010	•394 •280 •335	•341 •269 •265 •207	•182 •220 •396	.693 .713 .510 .298 .259	*660 *618 *456 *334	1

Table 4 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

_						iguratio				1.61				4.2×1					
Orif	-	1 2	3	Upper 4	Surfac	_	1	_		+	1 0			Surfac	_	Station			- 3
0	-	1 2	1 3	1 4] 5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	- 223 - 268 - 109 - 095 - 145 - 123 - 110 - 129 - 245 - 245 - 255 - 211	415 173 174 175 144 101 248 241	460 185 193 124 272 313	339 299 394 339	-•292 -•409	420	421 438 459	437 430	431 422 379	8 = 346 275 295 240 228 219 036 036 024	• 280 • 246 • 262 • 237 • 029 • 032	•252 •222 •244 •096 •177 •171	• 476 • 210 • 098		•555	· 409	1 042	e 67	9
								a =	12 °	8 =	30								1
6 7 8 9	• 228 -• 269 -• 107 -• 093 -• 146 -• 119 -• 092 -• 087 -• 197 -• 101 -• 147	-•081 -•416 -•167 -•173 -•172 -•129 -•061 -•227 -•254 -•263	007 454 211 133 126 254 299 193	-•180 -•408 -•274 -•349 -•349 -•343 -•287	207	-•431 -•419 -•452 -•459	451	448 438 444 443 425	431	.340 .265 .290 .236 .231 .220 .210 .030 .030	• 277 • 240 • 253 • 226 • 023 • 081 • 153	*390 *283 *245 *215 *278 *212 *247 *200	•544 •286 •010 ••106	•393 •388 •604	.866	•181 •484 •611	1.093		3
								a = -(06 0	8 =	00								L
0 -	.307 .195 .133 .138 .121 .110 .135 .107 060 031	.395 .201 .139 .102 .112 .113 .134 070 078	•177 •224 •116 •114 •112 ••074 -•075 -•064	•162 •233 •135 •102 ••042 ••041 ••049	•150	006 049 043 052	•276 •219 •197	• 248 • 203 • 162 • • 070 • • 043	• 255 • 270 • 283 •• 055	063 047 040 082 063 044 066 216 157 181	080 066 067 200				-•284 -•297 -•257 -•245	•220 -•274 -•192	346	412	
								a = -0	6	8 =	10								L
7 8 9 -	.071	-0073	•130	•161 •237 •139 •179 •153 •254 •247	•539 •279			•061 •005 •041 •216 •199	.035 .027 .001 303	059 043 035 079 062 042 064 212	•063 -•076 -•063 -•063 -•193	-•119 -•088		389 312 071	140	•223 •425 •027	211 169 107 186 181	050 312	1 2 3 4 5 6 7 7 8 9
1								a = -0	6	δ =	20								
3 4 5 5 6 7 7 3 9 -	.068 -		•177 •223 •115 •114 •157 •025 •033 •062	•161 •237 •136 •250 •194 •290 •296	•571	- • 440 - • 442 - • 444 - • 406	-•409	- 118 - 112 - 145 - 319 - 313		034 082 061 043 066 211	053 077 064 064 194	105 115 087		389 313 138		•225 •161 •137	•143 -•041 •109 -•006 •003	e146 e224 e284 e015	100



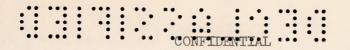


Table 4 Concluded

Configuration B

M = 1.61

R = 4.2 × 106

=				Jpper						1		-	_ower						9:40
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8 .	9	1
								a = -	06	8 =	30								
7 8 9 .	• 305 • 193 • 131 • 139 • 123 • 108 • 133 • 110 • 069 • 037 • 068	.395 .201 .143 .112 .113 .118 .136 072 021	•177 •221 •113 •117 •185 •051 ••018 ••057	•157 •241 •138 •352 ••203 ••311 ••318	•157	478	160 460 457	-•463 -•255 -•242 -•392 -•365	-•431 -•420	047	066 066 068 198 202 148		284	370 223 066	•281 •308 •267 •168	•225 •494 -•192	•549 •205 •339 •207 •211	•445 •433 •529 •294	
_		- 5						a = -	12 °	8 =	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 1	• 168 • 342 • 257 • 261 • 240 • 234 • 243 • 234 • 032 • 060 • 033	• 265 • 355 • 255 • 239 • 239 • 243 • 253 • 020 • 024 • 035	.022 .379 .249 .248 .245 .026 .016 .026	099 .383 .283 .230 .065 .064	•387 •300 •238	•112 •070 •072 •060	•473 •387 •364	•409 •363 •317 •057 •079	• 402 • 424 • 413 • 114	107 150 132 124 123 267	184 166 170 149 255 254 254	190 157 258 261	378	- • 493 - • 449 - • 411		459 431	-•408 -•471 -•454 -•445 -•437	462	
								a = -	12 °	8 =	10								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	. 164 . 338 . 259 . 261 . 238 . 232 . 243 . 234 . 038 . 060 . 034	. 265 . 355 . 254 . 240 . 237 . 243 . 252 . 027 . 071 . 089	•028 •381 •249 •250 •308 •089 •045 •027	•382 •283 •304		257	•249 -•200 -•236	•187 •112 •067 ••140 ••113	•191 -•134	110 152 130 129 125 270	184 168 172 150 256 256	453 353 193 189 161 261 229 237	277 347	-•497 -•435 -•399	- • 403 - • 421 - • 335 - • 323	490	399 418	297 340 347 424	
								a = -	12 0	8 =	20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 165 • 346 • 257 • 262 • 240 • 237 • 247 • 239 • 037 • 059 • 040	• 263 • 355 • 253 • 239 • 242 • 245 • 258 • 028 • 099 • 106	•025 •380 •253 •253 •342 •122 •056 •026	•385 •288 •378 -•107 -•216	•713		336	079	142 058 098 337	269 118 107 149 129 123 126	184 165 168 148 257	451 352 192 187 155 258 130 203	208 330 340 367	453 357	430 435 369 307	300	283	•013 •047	
_								a = _	12	8 =	30								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 160 • 335 • 257 • 258 • 236 • 232 • 242 • 234 • 033 • 053 • 053	.262 .352 .251 .235 .237 .242 .256 .026 .118	•071	•381 •284 •484 -•118 -•244	•313	468	445	140		109 150 129 127 126 265	185 167 174 148 258 254 254	191 157 262 133 175	-•146 -•329 -•347 -•430	457 313	361 318 394 373	•301 •437		•226 •262	



Table 5
Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration c M = 1.61 $R = 4.2 \times 10^6$

-	-	1	T	1	1	1	Station	_					Lower	Surface		Station			-
ò	J	2	3	4	5	6	7	-	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	00	8 =	00								
	*390 *056 *029 *035 *011 *016 *038 *004 148 112	*043 *023 *006 *011 *012 *020 -*146	-012 -011 -002 -0150 -0150	•032 •009 ••012 ••157 ••150	185 149 155	•003		.01	284	.072 .034 .039 004 .014 .029 013 155	.003 .005 .006 .012 157 172	033 .001 150 176 155	013 0163 0157 0170	169	004	012	*012 -•007 -•204 -•203	-+287	1
_								α =	00°	8 =	10 0								1
0	• 389 • 056 • 027 • 032 • 011 • 016 • 038 • 003 • • 149 • • 115 • • 164	*356 *043 *021 *002 *008 *012 *023 -*146 -*140	•297 •031 ••012 •010 •003 ••145 ••159 ••153	•033 •010 ••043 ••216 ••225 ••234	-•295 -•271	071	086	-050 -287 -111 -284 -336		.071 .029 .036 002 .012 .024 012 157	.014 .005 .007 .013 158 174	015 033 .003 159 157	•033 -•075 -•102 -•176	•232 •073 -•040 -•058	.012 .062 .021	•139 •184	•256 •149 -•092 -•029	•271 •272 ••034	2
_								a =	00	8=	20								
9 -	• 389 • 057 • 028 • 031 • 007 • 015 • 039 • 004 • 151 • 117 • 166	.357 .042 .023 .004 .007 .008 .021 146 141 133	-012 -012 -012 -003 114 150 155	•030	443 450 399 413	- 279	080	370	- • 383 - • 415 - • 433	.065 .029 .033 008 .010 .026 014 159 111	.000 .001 .008 160	.035 .003 021 037 001 165 071 031	•082 •010	.654 .305 .187 .132	•010 •024 •111	•513 •446 •207	•539 •343 •096 •187	•500 •469 •210	
1								α =	00 0	8 =	30								L
9 -		.359 .051 .030 .009 .012 .017 .028 139 116	•299 •038 -•006 •016 •032 -•069 -•129 -•145	•042 •018	-•481 -•484 -•455 -•421	•490	-•152 -•321 -•267 -•427	453 434	-•424 -•421 -•398	.071 .035 .041 .000 .016 .029 013 154 103	.005 .007 .014	.039 .011 014 031 .003 106 .020 .006	•270 •058 ••193	1.248 .621 .483 .411	.013 025 .257	.844 .747 .504	•834 •628 •510 •466	•730 •589 •561	1 1
1								a =	06	8 =	00								
	- 055 - 031 - 081 - 062 - 039 - 075 - 204	-•070 -•088 -•083 -•077 -•060 -•203	-•116 -•096 -•087	130	248	-•373 -•293 -•078	259	331	378 393 402		077	• 234 • 154 • 114 • 085 • 116 • 067 • 098 • 075	•116 ~•083 ~•074	002 030 080 076	•227 •141 •098	•217 •167 •107	*239 *154 -*085 -*090	•235 •234 -•080	1



Table 5 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

					001111	iguratio				1.61			,,-,	4.2 XIC					
+				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at S	Station	1000	10.13	-
ò		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	
								a =	06	8 =	10								
3 4 5 6 7 8 9 0	• 339 • 079 • 061 • 038 • 083 • 070 • 049 • 080 • 208 • 181 • 204	•088 •260 •077 •093 •087 •078 •067 •207 •201 •194	•150 •329 •119 •097 •068 •200 •229 •232		349 352 284	347 467 163	•230 •419 •336 •313	266 457 453 467 443		•207 •141 •185 •109 •121 •122 •094 -•073 -•043 -•079	•151 •115 •120 •113 -•073 -•095 -•077	.240 .154 .111 .087 .113 073 076 005	•164 •060 •020 -•087	.408 .187 .104 .082	*230 *202 *221	• 322 • 424 • 323	•523 •375 •096 •126	e452 e421 e164	
								a = (06 0	8 =	20								
1	• 338	092	•153	•004	465	348	•038	367	464	T				•757	•227			•700	Т
3 4 5 6 7 8 9 0	076 059 037 081 070 047 082 208 184 194	- · 258 - · 074 - · 092 - · 089 - · 079 - · 068 - · 203 - · 156 - · 168	327 119 098 008 179 233 217	363 120 193 328 356 369	375	•265	463	-•452 -•474 -•444 -•441	-•438 -•390	•201 •139 •185 •105 •121 •120 •093 ••074 ••042 ••083	•155 •118 •115 •116 ••076 ••095 ••079	.237 .151 .112 .087 .114 072 .053 .060	•323 •136 -•007 -•121	•468 •351 •288	•034	• 477 • 591 • 569	•841 •659 •439 •383	•535 •483	
								a= 1	2 °	8=	00		-						1
3 4 5	• 198 • 304 • 131 • 098 • 159	117 432 190 194 196	035 470 268 217	196 482 441 343 370	447 413 346 333	- • 484 - • 497 - • 449	466	478	-•464 -•441 -•453	• 356 • 283 • 309 • 244	•281	.409 .297 .262 .223	•262 •018	.098 .058 .031	•369 •287 •244	•343 •317 •238	• 387 • 333 • 035 • 028	•377 •354 •083	
7 8 9	- 139 - 123 - 146 - 264 - 251 - 225	-•171 -•144 -•271 -•258 -•267	-•168 -•262 -•267 -•246	-•354 -•308						• 252 • 221 • 225 • 037 • 016 • 035	• 252 • 243 • 024 • 000 • 023	• 252 • 036 • 002 • 026	•031						
								a = 1	2 0	8 =	10								
1	• 196	119	034	-•195	414	478	•025	406	413	1				•557	•369	-		•595	T
3 4 5 6 7 8 9 0	- · 301 - · 131 - · 097 - · 163 - · 144 - · 125 - · 148 - · 268 - · 252 - · 222	- 431 - 191 - 191 - 199 - 172 - 142 - 270 - 236 - 245	471 267 217 141 243 282 285	- 481 - 405 - 272 - 333 - 334 - 323	-•421 -•438 -•398	492 449	421 418 428	-•419 -•427 -•418 -•425	413 398 346	.352 .277 .305 .237 .248 .217 .223 .034 .030	• 284 • 250 • 250 • 240 • 020 • 005 • 014	.409 .292 .261 .219 .246 .021 .041 .113	•316 •185 •143 •012	• 290 • 246 • 204	•283	•555 •409 •347	•687 •582 •315 •269	• 461 • 375	111111111111111111111111111111111111111
_								a = 1	2	8 =	20								L
1	• 196	119	036	192	437	430	173	425	437					.832	.364			.803	T
3 4 5 6 7 8 9	- 304 - 129 - 097 - 159 - 142 - 125 - 141 - 255 - 222	432 192 192 197 159 121 244 227	- 473 - 181 - 165 - 136 - 267 - 278 - 283	461 340 385 420 399 281	444 444 435	•068	418	433 448 442 448	-•425 -•372	.349 .275 .304 .238 .245 .214 .216 .032	• 282 • 251 • 247 • 235 • 017 - • 006 • 019	.405 .291 .255 .216 .246 .032 .166 .174	•504 •235 •102 ••034	•596 •507 •438	•150 •703	•741 •524 •669	1.024 .838 .642 .544	•659	1

Table 5 Continued

Configuration c M = 1.61 $R = 4.2 \times 10^6$

25

R = 4.2 ×10°	M =1.61	1 C	Configuration					
Lower Surface at Station	*	tation	Surface at St	Upper				4
2 3 4 5 6 7 8 9	9 1	7 8	5 6	4	3	2	1	ŏ
= 30	8 =	a = 1						
79	.418 .414 .395 .279 .306 .239 .246 .215 .219 .035 .031	491441453427432432432	430345 438 .411 469471 446	1 - 282 - 281 - 355 0 - 389 - 369 0 - 363	025 441 249 080 092 210 276 165	-•107 -•423 -•185 -•187 -•163 -•144 -•074 -•217 -•231 -•226	• 199 • 298 • 124 • 092 • 151 • 134 • 093 • 104 • 216 • 168 • 128	3 4 5 6 7 8 9 10
= 00	8 =	a = 1		1-				
171 0445 045	4406	387 394	453 498	1 - 235	L. 151	174	• 142	1
19	. 389 . 344 . 343 . 362 . 309 . 326 . 321 . 332 . 121 . 074 . 124	421 448 435 417 404 407 406	453498451428451380	2 -•327 0 -•387 7 -•344 7 -•264	382 310 207 277 281	445 238 218 214 201 165 284 279 273	- 356 - 147 - 107 - 180 - 160 - 139 - 160 - 274 - 256 - 223	2 3 4 5 6 7 8 9 10
= 10 °	, ° 8=	α = 1						
41	401 379 328 .341 .362 .305 .324 .319 .326 .117 .070 .120	392408	428427 -	3472 373 1342 2370 1375 1313	483 391 312 151 291 325 330	-•177 -•449 -•237 -•219 -•217 -•200 -•165 -•273 -•240 -•238	• 141 • 355 • 149 • 109 • 180 • 163 • 138 • 164 • 273 • 256 • 210	3 4 5 6 7 8 9 10
= 20	δ =	α = 1						
37	**430 **415 **370 **370 **355 **301 **318 **316 **320 **110 **066 **110	428 432	437432 443006 440484 436	8382 356 5397 442 8413 347	458 405 337 198 269 289 284	451 247 214 197 190 162		3 4 5 6 7 8 9 10
= 30	5 0 8=	a = 1						
41	411 .418	440429	445 .336 - 442485 -	7406 367 353		423 332 297 156 129 090 257 264	• 140 -• 356 -• 144 -• 111 -• 180 -• 148 -• 111 -• 212 -• 184 -• 154	4 5 6 7 8 9
70 •258	• 070			5	-•195	-• 264	184	10



Table 5 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

										: 1.61	2			4.2 XII					
Orif	-	1 0	_	T	Surfac	_	_	_				-	_	Surfac	e at	Station			-
0	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.297 .200 .138 .145 .117 .122 .140 .108 .069 .039	• 148	•169 •238 •128 •129 •115 ••063 ••061	•256 •148 •127 -•079 -•064	073 052	• 234 • 140 • 146	.263	•241	•264 •243 -•071	076 059 098 224	089 093 085	126 100 226 245	-•133 -•241	266	288	355	330		
								a = -	06 °	8 =	10 °								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.303 .209 .141 .155 .125 .127 .144 .113 067 033 083	• 368 • 219 • 156 • 115 • 129 • 132 • 137 - • 059 - • 053 - • 047	•174 •244 •133 •136 •129 ••047 ••059 ••054	•256 •151 •123	243	•238 •166 •039		•037	013	044 089 070 053 093	089 088 083 076 209 228 215	112 135 094 204 222	101 211 224	*030 -*039 -*168 -*161	365 377 267	447	056 213 343 190	038 028 293	
		-						a = -	06 °	8 =	20 °								1
10	.302 .205 .143 .160 .124 .129 .145 .115 065 032	• 370 • 222 • 156 • 117 • 127 • 130 • 140 • 056 • 052 • 043	•178 •246 •132 •137 •125 ••038 ••065 ••060	• 264	-•414 -•429 -•392 -•396	•237 •256 •007	•211 •053 ••110 ••288	310	320	042 090 071 052 095 222	088 092 082 075 212 231 216		161	•177	369 326 356	•516 •201 -•133	083	•203 •233 -•044	
								a = -0	06 °	8 =	30								
10 -	• 304 • 205 • 140 • 162 • 122 • 122 • 140 • 111 • 067 • 036 • 090	.365 .220 .151 .112 .121 .125 .132 059 054 025	•174 •244 •129 •135 •123 •000 -•051 -•064	• 159 • 260 • 156 • 169 • 167 • • 228 • • 246	-•463 -•472 -•453 -•454	•238 •497 - •114	-•103 -•063 -•224 -•383	390 429 228 337 398	393	055	084 079	119 137 100	*005 -*149 -*292 -*348	.323	372 320 228	•829 •546 •017	•483 •100 ••040 •229	•428 •458 •210	
_								a = -1	12	8 =	00								
	• 176 • 349 • 253 • 288 • 233 • 228 • 233 • 223 • 016 • 038	• 257 • 352 • 252 • 239 • 240 • 242 • 239 • 023 • 030 • 025	•027 •382 •255 •251 •231 •025 •030 •050	088 .391 .287 .253 .008 .036	*060 *031 *053 *041	•369 •275 •279	055 .402 .302 .167	079 .373 .326 .023 030	•405 •354 •070	- · 275 - · 115 - · 095 - · 154 - · 128 - · 121 - · 153 - · 264 - · 195 - · 222	195 164 168 156 267 275	-•195 -•173 -•156 -•254	324 338 332 300	405 240 371 300	487	439 397 402	434	-•447 -•437 -•442	1

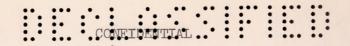


Table 5 Concluded

Orif			1	Upper	Surface	e at S	Station			4		l	_ower :	Surface	e at S	station			Orif
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	C
								a = -	12 °	8 =	10 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 174 • 343 • 254 • 282 • 230 • 224 • 228 • 217 • 007 • 031 - • 007	• 251 • 349 • 245 • 233 • 230 • 237 • 233 • 018 • 036 • 033	.246	•378 •278	233 250 210 189	• 363 • 397 • 143	•492 •279 •053 ••127			098 154 132 120 155 267	186 170 171 158 269 279 265	196 182 158 232 265	297 279 343	255 382	-•479 -•514 -•487	•214 -•469	163 343 441 422		1 2 3 4 5 6 7 8 10
								a = -	12 °	8 =	20 0								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 193 • 361 • 270 • 306 • 248 • 241 • 247 • 237 • 026 • 049 • 007	• 271 • 364 • 263 • 251 • 251 • 254 • 251 • 035 • 054 • 058	•263	•395 •296	-•370 -•384 -•360 -•347	•370 •354 •161	•168 -•082	173 198 .023 248 338		099 153 133 119 154 268	182	-•197 -•177 -•157 -•229 -•229	226 360 355	264 432	- • 479 - • 515 - • 490	•553 •237		•059 •076 ••188	8 8 9 10 11
								a = -	12 °	8 =	30 0				2				
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	*180 *344 *256 *288 *235 *230 *232 *225 *014 *035 *001	. 252 . 349 . 251 . 237 . 242 . 244 . 238 . 022 . 049 . 065	• 381 • 253 • 250 • 246	• 383 • 284	-•430 -•439 -•422 -•424	.555	•012 -•167	368 373 060 310 396	-+302	095 155 133 119 156 268	-•187 -•170 -•171 -•160 -•273 -•278 -•266	198 180 159 241 196	187 345 364	281	-•477 -•502 -•471	•857 •618 -•454		•258 •295 •042	1 2 3 4 5 6 7 8 9 10





Table 6
Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

M = 1.61 Configuration D R = 4.2 × 106 Upper Surface at Station Lower Surface at Station Orif 3 4 5 6 7 8 9 2 3 4 5 6 7 8 $\alpha = 00$ 8 = 00 0 0.02 0.052 0.016 -0.157 -0.106 0.031 0.001 0.0 • 383 • 059 • 024 • 034 .029 .033 .015 12345 0035 •013 -•007 -•172 10 11 a = 00° 8 = 05 -281 -290 -279 -034 -056 -180 -203 -012 -022 1.736 -088 -038 -040 -058 -073 -172 -040 -069 -159 -174 -178 -196 . 389 . 352 -.230 .065 .041 1234 -067 | 0.033 | 0.031 | 0.003 | 0.016 | 0.007 | 0.018 | 0.061 | 0.007 | 0.05 | 0.25 | 0.155 | 0.201 | 0.156 | 0.002 | 0.156 | 0.002 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 | 0.155 .031 .031 .069 ·134 456789 .069 .001 5 -.090 .029 .016 -.136 -.115 -.077 -.115 10 a = 00 8= 10 -. 345 1 2 3 -.316 -.244 -.166 -.167 • 284 • 235 • 184 • 047 ·145 5 -.077 6 8 9 10 10 11 8 = 15 a = 00• 388 • 070 -. 362 12345 .335 .407 .032 .303 .322 .355 • 043 • 025 .223 . 295 179 .120 .022 .017 .044 -.005 6 7 8 .020 -.145 .209 -.162 -.047 -.180 .002 10 10 11 3 066 048 038 035 -355 -367 -379 128 029 012 055 -221 -184 -200 -392 054 -235 -194 -227 0-643 -186 -227 -118 0-256 -392 a = 00 8 = 20 -.390 12345 -.004 .001 .021 .018 .014 .002 .018 .003 .017 .0094 .000 .013 .014 .022 .058 .058 .058 .072 .072 .069 .087 .064 •481 •372 •434 ·473 .189 . 284 .120 6 10

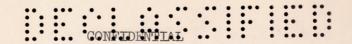


Table 6 Continued

4				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at s	Station			14
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	7
								a =	00 °	8 =	25 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	. 395 . 073 . 043 . 044 . 030 . 025 . 051 . 028 . 223 - 020 - 089	• 058 • 034 • 020 • 021 • 069 • 078	002 -110 092 257	035 0403 0-304 0-279 0-217 0-198	392 178 199	400 1.743 337 286 295	393 388 412			.051 .024 .032 015 .010 .008 002 140	003 003 .016 .026 049 039	018 .003 .173 039 064	164 231 271 256	•268 •120	.600 .445 .406	.600 .532 .168			1
								a =	00 °	8 =	30 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 387 • 060 • 030 • 034 • 023 • 009 • 038 • 025 • 209 • 002 - • 074	*345 *044 *023 *007 *005 *062 *083 -*137 -*181 -*196	• 290 • 042 -• 003 • 169 -• 105 -• 280 -• 298 -• 293	.029 .618 369 295 232 211	415 252 240 269 223	1.747 377 335	412 405 431	416		.061 .033 .033 -001 .015 .014 003 129 021	.036 003 .026 .059 020 003 014	•219 -•018 -•069	-•192 -•275 -•312 -•272	.811 .792 .688 .371 .220	.801 .710 .555 .536 .301	•740 •725 •677 •219			100
								a = 0	03 °	8 =	00 °						11 18 8		
3 4 5 6 7 8 9	• 380 • 005 • 020 • 006 • 034 • 021 • 009 • 025 • 226 • 097 • 151	• 221 • 071 • 026 • 041 • 002 • 024 • 175 • 169 • 169	.228 139 070 047 040 178 180	202 072 068 190 202	083 075 .085	•258 -•230 1•749 -•088 -•095 -•234	262 214 094 182	255		•129 •066 •071 •041 •054 •053 •047 -•116 -•053 -•122		•149 •072 •048 •040 •072 -•106 -•109	*055 -*108 -*099 -*099	•157 •124 •076 •053 ••106 -•106	•152 •110 •066 •052 ••104	•178 •140 •131 -•087			10
								a = 0	6 0	8 = -	02								
3 4 5 6 7 8 9	• 340 • 069 • 049 • 032 • 077 • 054 • 043 • 065 • 212 • 110 • 163	•105 -•244 -•065 -•080 -•079 -•034 -•052 -•193 -•191	•153 •312 •110 •090 •067 •204 •206 •206	228	140 288	1.742	390 337 319 355	362			080	•114		• 245 • 197 • 160 • 122 • • 021 • • 047	•232 •170 •147 •105 -•031	• 248 • 219 • 179 • 037			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
1								a = 0	6 °	8 =	00								
3 4 5 6 7 8 9 0	.045	-•081 -•039 -•057	-•098 -•083	-•123 -•235 -•231	-•281 -•166	1.744	- • 355 - • 341 - • 316 - • 355	-•344		057	064	.136		•239 •210 •148 •120 •059	•249 •182 •133 •111	•262 •210 •184 ••030			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

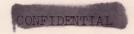


Table 6 Continued

Configuration D

M = 1.61

R = 4.2 ×106

=				1	Surfac	e at S							_ower S						4:50
ŏ		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								$\alpha = 0$	06	8 =	05								
3 4 5 6 7 8 9 10	. 339 073 055 042 078 063 041 064 206 109 176	.096 245 073 083 083 035 060 214 205 212	-149 313 109 130 098 226 226	•014 -343 -096 -137 -251 -240 -238	349 198 148 220	• 074 -• 408 1•748 -• 323 -• 170 -• 273	418 403 388 390	397			•143 •108 •128 •109 ••053 ••037 -•038	•230 •138 •104 •087 •162 -•030 -•030	•163 -•041 -•036 -•101	.416 .392 .222 .191 .024 .011	•361 •287 •222 •190 •005	•363 •319 •267 -•002			1111
							L	a = (06°	8 =	10							1	
3 4 5 6 7 8 9 10	• 336 • 080 • 060 • 052 • 087 • 064 • 045 • 065 • 194 • • 110 • • 158	087 031 048	•150 -•318 -•102 -•096 -•135 -•244 -•232 -•227	213 133 244 231	.288 385 338 210 163 221 275	1.746	417	420		• 202 • 136 • 143 • 113 • 118 • 118 • 104 • 058 • 004 • 067	•147 •111 •131 •111 -•036 -•007 -•007	•228 •149 •112 •067 •204 •004 •004	•189 -•029 -•114 -•154	•556 •586 •342 •268 •057 •065	.491 .400 .318 .274 .076	•466 •432 •371 •079			1 1 1
								a = (06 °	8 =	15 °								L
3 4 5 6 7 8 9 10	. 338 069 053 037 078 056 041 052 193 087 139	•001 -•024	•157 -•307 -•083 -•070 -•176 -•268 -•244 -•224	255 215	-•403 -•398 -•227	006 443 1.743 412 375 362	451 451 448	450		.200 .130 .136 .109 .111 .095 061 010	•141 •103 •126 •109 ••012 •007 •012	• 226 • 144 • 107 • 060 • 231 • 036 • 014 - • 014	180	.622 .590 .462 .366 .144 .174	•662 •553 •439 •392 •173	•592 •563 •441 •149			111111111111111111111111111111111111111
								α =	06 °	8 =	20								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 343 • 069 • 058 • 040 • 083 • 062 • 047 • 037 • 192 • 076 • 129	• 102 -• 244 -• 067 -• 079 -• 078 • 034 -• 024 -• 212 -• 226 -• 244	•152 -•313 -•053 -•069 -•177 -•316 -•281 -•262	043 393 290 231	421 272 233	449 1.747 436 409	470 466 460	451		• 201 • 124 • 147 • 109 • 111 • 111 • 096 • - 053 - • 001 - • 016	•134 •109 •129 •120 •020 •039 •040	•066 •022 -•006	•142 -•107 -•205 -•146	• 786 • 606 • 668 • 479 • 228 • 252	•768 •696 •558 •502 •279	•701 •684 •536 •187			
								a =	06	8 =	25					-			_
1 2 3 4 5 6 7 8 9	.344 061 050 032 071 051 036 .017 .195 047 106	232 060 076 069 .087 012 212	306 030 029 194 302 316 289	376 232 098	430 418 319	129 453 1.748 441 415 410	467 462 456 442	442		• 195 • 126 • 131 • 108 • 107 • 106 • 093 • 055 • 032 • 032	•141 •103 •121 •163 •052 •070 •054	•104 •066 •315 •074 •012	-•178 -•223	• 904 • 715 • 875 • 640 • 331 • 338	•908 •856 •730 •569 •398	.815 .820 .633 .240			



Table 6 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

- F	Upper Surface at Station								Lower Surface at Station										T
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = 0	06 °	8 =	30								
7 8 9	.341 066 051 038 078 053 044 .095 195 038 086	239 066 076 079 129 002 213 232	-0302 0054 006 -0213 -0324	-•144 •718 -•291 -•420 -•216	449 424 384 307 292	460 1.755 450 426	- · 472 - · 464 - · 449 - · 438	438		•190 •129 •139 •111 •109 •098 •088 •039 •107 •108	•147 •102 •118 •231 •089 •079 •056	•237 •156 •105 •101 •353 •079 •007 -•026	•084 -•236 -•180 -•107		1.030 1.018 .874 .641 .523	• 923 • 943 • 728 • 298			
							1	a = 1	2 °	8 =	00 0								1
3 4 5 6 7 8 9 0	• 214 • 284 • 124 • 097 • 155 • 132 • 130 • 218 • 183 • 212	-0419		390	337 350 323 276 284	1.755	379	-•358		• 324 • 267 • 272 • 236 • 237 • 226 • 237 • 041 • 071 • 022	1 • 0 1 4 • 2 4 3 • 2 6 3 • 2 4 1 • 0 2 8 • 0 4 0 • 0 4 0	• 394 • 278 • 244 • 244 • 257 • 033 • 040	•260 •053 •052 •059	•393 •343 •299 •286 •047 •057	•373 •336 •283 •247 •056	•401 •367 •311 •057			111
								a = 1	2 °	8 =	05		-						L
4 5 6 7 8 9 0	• 214 • 286 • 129 • 099 • 155 • 133 • 125 • 203 • 173 • 214	089 422 178 175 181 155 132 278 263 263	016 460 182 204 178 269 281 268	-•325 -•329	409		399 416 402 396	394		.333 .270 .271 .240 .241 .220 .233 .042 .073	•971 •242 •259 •242 •052 •066 •060	.395 .286 .246 .235 .303 .071 .071	•340 •099 •082 •001	.605 .518 .435 .388 .158 .140	•490 •449 •379 •333 •154	• 492 • 479 • 384 • 096			1 1
								α = 1	2 0	8 =	10								L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 224 • 272 • 118 • 101 • 151 • 130 • 127 • 110 • 190 • 137 • 184	-•091 -•419 -•177 -•171 -•175 -•117 -•106 -•272 -•286 -•302	-•006 -•453 -•187 -•187 -•245 -•306 -•286 -•260	-•177 -•452 -•470 -•281 -•310 -•288 -•197	407	- 0413		-•394		. 331 . 268 . 276 . 236 . 236 . 224 . 227 . 034 . 066	•957 •237 •258 •241 •083 •096 •101		•379 •124 ••032 ••055	• 732 • 714 • 501 • 418 • 348 • 243	.661 .580 .502 .432 .273	.605 .583 .497 .172			111
								a = 1:	2	8 =	20								
3 - 4 - 5 - 5 - 7 - 9 - 9	- · 285 - · 125 - · 107 - · 158 - · 131 - · 107 - · 065 - · 156	-•161 -•081 -•128	-•018 -•454 -•070 -•144 -•280 -•343 -•282 -•134	240 262 162	431	1.759	046	-•395		*334 *269 *269 *228 *215 *229 *037 *130 *149	•937 •244 •263 •280 •137 •155 •138	.441	•368 -•017 -•134 -•147	.894 .883 .844 .695 .530	•958 •909 •795 •599 •495	• 836 • 845 • 692 • 254			111



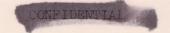
Table 6 Continued

-			- 1	Upper	Surfac	e at S	Station						Lower	Surface	e at S	Station			I
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	12 °	8 =	30°								_
2 - · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	117 099 146 117 021 019 187 106	417 151 127 116 .014 089	141 175 279 308 258	-•224 •430 -•388 -•313 -•154	437 444 431 346	1.754 444 423		-•395		• 320 • 275 • 272 • 228 • 233 • 216 • 227 • 118 • 241 • 264	•924 •236 •258 •393 •183 •178 •149	•250 •342 •478	• 265 -•103 -•177 -•210	1.087	1.219 1.196 1.049 .785 .652	1.076 .855 .558			
								α = 1	15 °	8 =	00 0								1
2 - · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	136 363 162 142 179 169 153 153 241 197 215	447 245 214 218	481 376 358	487 414 348 381	111 466 460 441 352 401 347	466 1.756 464 439	- • 465	438		• 426 • 357 • 361 • 307 • 352 • 349 • 353 • 135 • 144 • 122	.870 .366 .399 .368 .124 .130	• 470 • 374 • 377 • 401 • 384 • 129 • 129	•391 •148 •148 •148	•477 •479 •435 •421 •160 •162	•488 •462 •432 •350 •181	•513 •502 •438 •118			
								a = 1	.5 °	8 =	20 °								1
2	375 164 146 183 171 114 096 188 153	443	187 421 252 213 329 340 285 169	339 223 407 410 395	•220 •442 •442 •435 •345 •408 •400	448 1.754 446	437	398		. 428 . 355 . 364 . 308 . 356 . 349 . 357 . 206 . 271 . 321	• 364 • 363 • 396 • 500 • 244 • 243 • 259	• 469 • 378 • 378 • 442 • 573 • 260 • 214 • 200	•536 •072 -•061 -•094	1.015 .971 .904 .817 .642 .479	1.093 1.080 .957 .687 .611	• 920 • 956 • 781 • 354	25		
								a = -0	6 °	8 =	10 °								1
2	234	*368 *200 *140 *102 *108 *159 *120 075 090	•169 •218 •112 •112 •070 •106 •110 •119	•164 •236 •110 •002 -•076 -•128 -•152	•023 -•023	• 281 • 029 1•757 • 032 -• 003 -• 166	.002 .019 .019 091	•004		066 055 049 086 056 066 066 192 113 143	074 068 040 174	099 059 057 193 179	260	171 105	103	•028 -•022 -•002 -•151			111111111111111111111111111111111111111
								a = -0	6 0	8 =	20 °								L
2 0:3	316 195 136 136 125 110 133 115	*376 *200 *142 *108 *111 *166 *136 079 092	•179 •226 •118 •137 •052 138 146 165	114	104 146 265	.074 194 1.756 061 089 191		246		076 059 061 093 070 072 072 198	081 064 035 154	108	-•171 -•298 -•258 -•281	078	•232 •053 ••036 •056 ••114	•247 •176 •123 ••046			

Table 6 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Upper	Surfac	ce at	Station	1					Lower	Surfac	e at	Station			14
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	- 1
								a = -	06 °	8 =	30 °		1						_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	•313 •190 •130 •121 •100 •128 •112 •205 •020 ••037	*371 *198 *145 *113 *115 *167 *167 -*074 -*106	•177 •223 •119 •245 •013 -•163 -•185 -•196	.237 .469 280 280 198 180	288 116 201 252 252	321 1.760 212 187 237	320 314 349 363	337		195	086 083 068 017 109 122 108	105 074 .027 111 149 187	240 329 356 379	•060	•310 •248 •293	• 423 • 371 • 123			101
						-	1	α = -:	12 °	8 =	00 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	•169 •348 •258 •257 •236 •228 •250 •231 •263 •087 •029	•257 •351 •253 •241 •229 •297 •243 •024 •033 •037	.010 .376 .244 .262 .241 .028 .028	• 277 • 245 • 055 • 048 • 036	• 372 • 329 • 286 • 233	137 - 368 1 - 762 - 288 - 259 - 006	•369 •352 •310 •087	•377		118 144 130 130 130	129 167 167	147 271 264 258	307 357 346	270 259 262		239 159			10 11
								a = -1	2 0	8=	10 0								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	•167 •346 •257 •257 •232 •24 •249 •238 •252 •088 •030	.250 .351 .250 .239 .239 .295 .247 .016 .007	.011 .374 .256 .277 .185 025 038	.380 .266 .093 018 063 073	•409 •236 •207 •131 •034 -•037 -•155	*209 *205 1*752 *133 *111 -*109	•170 •156	•178		126 152 131 146 140	172 174	201 147 163 295 281	322 273	278 355 323 310	-•161 -•257 -•316 -•314 -•361	209 138			8 9 10 11
								a = -1	2 °	8 =	20 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	•178 •352 •259 •259 •233 •239 •254 •248 •241 •080 •032	.257 .353 .253 .241 .234 .304 .246 .012 .007 002	•382 •250 •278 •183	101 -389 -325 024 110 101	•136 •180 -•071 -•153 -•154	1.755	027	-•096		113 157 127 139 138	166 092 204 218	193 109 129 284 297	308	*189 -*384 -*356 -*326	261	*073 -*012 -*033 -*272			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
-								a = -1	2 0	8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11		.014	.023 .380 .259 .353 .171 066 092 102	•506 -•165 -•223	225	054	229 240	259		122 152 127	165 165 089 167 200	191 137 098 267 282	399	333		.290 .190 .122 123			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11



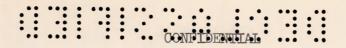


Table 6 Concluded

4-	Upper Surface at Station										Lower Surface at Station									
ò	1	2	3	4	.5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	0	
			1					a = -1	5 °	8 =	00 °		11/10			See V				
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	.058 .435 .347 .347 .374 .374 .394 .368 .320 .176 .130	• 448 • 349 • 355 • 381 • 450 • 383 • 130 • 130	• 460	•478 •407 •379 •152 •145	•462 •445 •401 •355 •046		.471 .476 .430 .154	.466		167 187 184 178 174 273	205 220 220 167 281 281 273	- • 471 - • 424 - • 391 - • 379 - • 310 - • 335 - • 317 - • 308	-•341 -•373 -•373 -•265	373 349	290 317 320	227 165			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	

Table 7 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4			-	Upper	Surface	e at S	Station						_		e at S				Orif
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10
								a =	00	8 = -	-30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 401 • 094 • 071 • 057 • 035 • 045 • 069 • 037 • 100 • 022 • 022	.391 .061 .045 .033 .041 .084 .161 .000 .018		•314 •026 •316 -•151 -•247 -•278 -•257	•835 •743 •703 •461 •252	-•298 •759 •665 •369	321 .728 .354 .405			•122 •079 •056 •018 •061 •028 •048 -•053 -•008	•074 •094 ••099 ••125	•127 -•043 -•237 -•275	278	387 201 242 234 351	397	397 349	311		1-1
		THE						α =	00 0	8 = .	-25								_
10	*381 *079 *035 *047 *018 *029 *053 *016 110 051 047	.387 .043 .035 .014 .014 .063 .124 067 012	•350 •043 •006 •041 •165 -039 -•051 -•102	• 297 • 041 • 234 - • 086 - • 250 - • 267 - • 242	.652 .563 .530 .339 .160	-• 262 • 642 • 514 • 237	318 .652 .199 .278			.087 .038 .038 .003 .003 .008 .008 .031 087	.059 .059 .059 109	232	239 239 176		377 423 423	- 6423 - 6387	351		1
					-			a =	00	8= .	-20								1
10	• 391 • 081 • 047 • 063 • 041 • 041 • 057 • 037 - 096 - 029 - 069	.393 .061 .053 .026 .031 .077 .122 063 026 037	• 326 • 045 • 026 • 061 • 143 • 028 • 049 • 073	216	•494 •430 •387 •242 •087	168 .514 .418 .137	288 .558 .122 .168			.081 .048 .051 005 .061 .025 .031 102 053	.051 .051 .051 122 145	.020 .023 023 209	186 186 186 155	137 222 158 341	369 420 420 379	-:428	339		111
	4				-			a =	00	8 =	-15								_
10	.385 .069 .035 .035 .035 .012 .041 .018 134 053 106	.358 .029 .031 .014 .026 .055 .104 108 069	•310 •041 -•004 •029 •100 -•084 -•065 -•083	•143 •033 -•191	•359 •298 •222 •181 •003	-•064 •420 •293 •013	199 .438 .020 .074			.089 .038 .038 003 .043 .028 .031 130	.025 .064 .036 .036 135 132	.008 .008 048 168 191	109 150 188	109 191 109 321	372 384 387 313	418	331		1 1
		-						a =	00	8 =	-10								_
	*393 *073 *035 *037 *026 *041 *045 *018 -130 -049 -112	.367 .053 .033 .020 .020 .053 .092 104 102	.307 .033 006 .031 .067 086 084	.033 .094 .018 165 158	•278 •262 •140 •130 -•041		066 .336 038 008			.092 .046 .043 010 .038 .031 .031 115 059	.023 .059 .038 .038 135 135	.013 .013 033 181 176 120	046 127 163	074 171 069 270	- 6 341 - 6 344 - 6 288 - 6 288	405 387	334		1 1 1



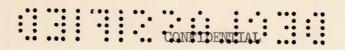


Table 7 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

																			_
Orif				T	Surfac	1			1 0	-	T 2	-	Lower			Station	0	9	9:40
0		2	3	4	5	6	7	8	9	0 -	00 °	3	4	5	6	7	8	9	L
10	• 389 • 077 • 037 • 037 • 018 • 037 • 037 • 014 • 065 • 116	.365 .041 .033 .016 .016 .077 .102 -136 -124	.307 .035 .000 .026 .018 -138 -138	•303 •039 •026 •008 -160 -125 -•145	•148 •104 •076 •059 •079	•242 •155 •120 ••074	•181 •148 •099 •076	a = (089 048 051 005 046 028 -135 -056	.023 .064 .043 .043 125 125	•109 •003 •008 •008 •033 -•140 -•140	.013 120 120 120	033 008 069 013 186 171	165 165 109 224	206	283		111
								a =	00 °	8 =	03 0								_
	.389 .079 .031 .031 .020 .035 .047 .016 126 063	• 373 • 051 • 028 • 029 • 029 • 055 • 096 • • 143 • • 141 • • 141	• 324 • 039 • 006 • 020 • 004 • 143 • 143 • 143	•291 •047 -•008 -•004 -•163 -•140	.092 .048 .038 .038	•303 •053 •059 •130	•247 •048 -•171 -•115			074 048 055 -000 044 021 021 -100	028 071 048 048 048 0-104 0-104	.023 .023 .023 132 130	135 135	053	-•031 -•031 -•031 -•204	-•048 -•232	-•237		1 1
1								a =	00 °	8 =	10 °								T
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 377 • 069 • 028 • 036 • 022 • 024 • 049 • 028 - • 116 - • 067 - • 122	• 371 • 039 • 034 • 016 • 018 • 061 • 091 - • 144 - • 152	.310 .045 .008 .024 018 160 170	-043 087 038 166 166	026 041 020	•215 -•133 -•051 -•179	•166 -•146 -•271 -•220			.08 .05 .05 .05 .00 .04 .02 .02 .02	.028 .054 .041 .046 .046 .046 .046 .089	.000 .026 .051 082 092	.046 151 169 159	•240 •248 •077 •089 -•049 -•038	•166 •128	•230 -•056	023		1
_								α =	00 0	8 =	20 0								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.379 .073 .026 .034 .024 .026 .045 .030 111 057	.373 .043 .034 .018 .018 .063 .109 140 152	053 211 205	.039 .085 188 205 166	194 082 115 061 245	184 253	240 325			.09 .05 .05 .00 .03 .02 .02 11 05	6 .041 1 .054 8 .043 0 .051 6084 3041 6051	.000 .033 .151 051 072	054 197 238 194	•205 •061	•389 •317 •077	.092	•187		1 1
								a =	00	8 =	29								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10		150 172 190	•038 •038 •138 ••081 ••263 ••276	.030 .501 316 304 184	274 161 176 161 304	289 251 322	120 294 353 320			.08 .04 .04 00 .03 .01 .02 12	6 .023 3 .054 3 .038 0 .069 3031 0015 8023	005 .033 .220 018 064		•373	•588 •529 •268	•297			

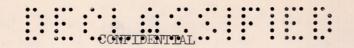


Table 7 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E M = 1.61

R = 1.7 ×106

+				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at s	Station		
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	06 °	8 = .	-30 °							
4 5 6 7 8	.328 -079 -039 -039 -077 -067 -071 -191 -057 -057	•114 -•220 -•067 -•083 -•083 -•035 •063 -•126 -•122	•151 -•289 -•102 -•049 •012 -•116 -•136 -•181	318 269 220	•779 •481 •053 •171 •043	079 .440 .374 .130	094 •560 •079 •140			• 222 • 160 • 160 • 079 • 150 • 127 • 137 • 008 • 020 • 013	•155 •178 •158 •171 -•053 -•059 -•087	•109 •222 •074 -•150	242	262 089 191 153 283 262		255 326	~•293	1
	_							α =	06 °	8 = .	-20							
2 3 4 5 6 7 8 9 10	. 344 073 043 073 059 045 069 179 092 112	•108 -•206 -•055 -•088 -•084 -•043 •053 -•167 -•163	-179 -301 -106 -029 -029 -187 -179 -179	•012 -•348 -•334 -•151 -•278 -•250 -•250	•458 •227 -•165 •031 -•094	•247	028 .308 053 018			• 224 • 135 • 153 • 094 • 181 • 120 • 135 • 041 • 003 • 046	•165 •188 •145 •145 •053 •048 •053	•145 •094 -•140 -•140	155 140	186 046 173 173 316 237	247 293 201 247	295 346	-•298	1
								a =	06 °	8= .	-10 °							
3 4 5 6 7 8 9 10	.360 086 035 020 063 055 020 059 191 102 118	•130 -•208 -•029 -•083 -•079 -•031 •059 -•167 -•165 -•165	•171 -•273 -•108 -•028 -•065 -•181 -•181	.008 342 295 126 267 191	031	•257 •074 -•008 -•150	•216 •099 ••178 ••115			*227 *145 *160 *107 *160 *120 *145 -018 *003 -028	•155 •191 •143 •143 -•053 -•048 -•053	•148 •104 •109 -•094 -•094	066		069 059 046 191	130	283	1 1
								α =	06 °	8 =	00							
3 4 5 6 7 8 9 0	. 330 069 041 033 084 053 049 057 183 108	• 098 • 214 • 065 • 077 • 077 • 045 • 022 • 206 • 202 • 202	•175 -•287 -•108 -•096 -•088 -•208 -•208 -•208	.018 332 179 124 234 216 199	229 171 089	•201 -•145 -•135 -•214	•165 -•140 -•252 -•222			.216 .140 .140 .089 .137 .120 .120 -046 -013	•145 •155 •150 •048 ••043 ••043	.140		•227 •183 •064 •104 ••087 ••079	•158 •135 •089 -•104	•135 -•115	-*132	1 1
								α =	06	8 =	10							
4567890	. 336 069 057 036 075 061 038 051 172 105 140	•124 -•201 -•061 -•075 -•077 -•026 •022 -•207 -•227 -•223	•166 -•280 -•091 -•081 -•116 -•229 -•223 -•215	-026 -282 -255 -120 -248 -205 -192	325	089 373 340 373	355 376			.210 .156 .161 .107 .143 .123 .123 046 010	•159 •171 •143 •136 ••018 •018 •005	•256 •156 •130 •110 •225 •003 •005	010 095	•550 •552 •381 •338 •143 •148	•511 •422 •348 •153	• 465 • 169	• 261	1 1



Table 7 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-				Upper	Surface	e at S	Station							Surface	at S	tation			7.
5	-1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	(
								a =	06	8 =	20								
3 4 5 6 7 8 9 0	• 338 • 069 • 047 • 030 • 083 • 061 • 034 • 032 • 136 • 079 • 113	• 122 -• 205 -• 057 -• 077 -• 079 • 012 • 038 -• 203 -• 219 -• 239	063	222	348 340 258 136 366	-•373 -•340	381			*225 *159 *148 *102 *141 *123 *110 -*049 -*005 *000	•153 •164 •143 •138 •031 •061 •051	• 243 • 159 • 123 • 105 • 297 • 072 • 023 • 010	•169 -•084 -•174 -•123	•711 •586 •637 •519 •284 •289	•708 •634 •550 •312	.606 .322	• 455		
								α =	06 0	8 =	29								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 345 • 055 • 051 • 026 • 067 • 049 • 026 • 055 • 061 • 036 • 063	• 134 • 190 • 051 • 065 • 063 • 103 • 059 • 209 • 229 • 219	-0265 010 016 -0170 -0304	•569 -•278 -•396 -•228	322 256 238 187 338		363			•217 •164 •161 •110 •146 •130 •125 -031 •092 •107	•159 •171 •146 •220 •107 •105 •077	•095 •013	•136 -•182 -•161 -•105	• 977 • 759 • 936 • 734 • 453 • 473	.869 .849 .693 .552	•683 •606	•652		11
								a =	12 °	8 = .	-25								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 246 - • 273 - • 140 - • 088 - • 155 - • 136 - • 104 - • 132 - • 216 - • 132 - • 124	407 136 153 153 124 .022 183	454 197 092 126 259	426 458 334 344 356	•344 -•336	•003 •120 -•130 -•252	•173 -•222			.349 .275 .272 .201 .242 .242 .053 .059	.018	• 252 • 272 • 209	069	094 148 270	089 150 023 193	120 222	229		
								a =	12 °	8 =	-20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10		-•421 -•140 -•171 -•171 -•120 •014 -•214 -•226	462 226 116 157 295 295 295	466 352 341 316 316	•311 •036 -•364 -•278 -•334	089	•145 -•094 -•326 -•298			• 341 • 242 • 252 • 219 • 247 • 211 • 247 • 033 • 033 • 033	•028 •028 -•008	.270 .262 .165 033 051 053	013 115 087 087	•178 •112 -•008 -•051 -•211 -•191	.031 .031	•036 -•125	155		
		1						a =	12	8 =	- 10								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	.236 283 114 100 175 128 122 114 236 141	415 138 159 120 006 240 236	440 200 132 149 269 269	318 272 265	.023 372 364 283 321	278	283			339 262 262 196 234 209 229 028	•272 •300 •267 •247 •023 •023	•234 •244 •211 -•025 -•028 -•028	.089 018 048	120	•155 •120 ••066	053	023		

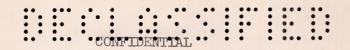


Table 7 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

r : f		_	T	T	_	1	Station	1				-	-	Surfac		Station			
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
1	• 232	083	I-+008	177		043	079	a =	12	8 =	00						007		T
2 3 4 5 6 7 8 9 10	271 122 106 145 130 110 126 232 149 181	393 130 165 126 055 232 218	415 189 169 161	417 407 261 321 321	293 346 331 242 321	321 288 341	316 356 341			• 328 • 247 • 247 • 206 • 252 • 232 • 237 • 025 • 053 • 048	• 257 • 288 • 260 • 244 • 028 • 048 • 048	.392 .278 .257 .239 .252 .028 .028	•270 •048 •048 •048	.288	•384 •326 •257 •048	• 349 • 046	•097		
								a =	12 °	8 =	03								
3 4 5 6 7 8 9 10	252 081	053 362 112 140 140 034 028 218 236 238	391	277	163 244 244 199	204	298 252			.359 .298 .283 .232 .280 .239 .239 .048 .069	•290 •323 •285 •255 •051 •074 •076	•412 •300 •270 •255 •295 •053 •053 •097	• 323 • 097 • 099 • 066	•316 •071	•392 •362 •303 •076	•349 •046	•117		1 1
								α =	12	8 =	10								
3 4 5 6 7 8 9 0	• 231 • 270 • 120 • 099 • 144 • 130 • 105 • 105 • 209 • 136 • 164	079 391 138 150 152 081 038 263 282 290	.002 422 186 191 237 282 302 266	387 432 308 307	368 373	-•394 -•353	258 353 373 343			• 371 • 284 • 284 • 222 • 253 • 233 • 243 • 051 • 069 • 089	•289 •315 •274 •258 •095 •130 •120	.404 .294 .268 .228 .368 .120 .113 .120	•401 •120 •008 -•049	•736 •688 •478 •494 •284 •276	•624 •563 •486 •294	•542 •271	•396		1 1
								a = 5	2 °	8 =	20								
3 4 5 6 7 8 9 0	• 229 • 278 • 116 • 097 • 148 • 130 • 113 • 051 • 158 • 116 • 128	0773 397 142 158 156 032 032 253 284 294	004 381 219 124 265 369 298 164	294	350 350 307 276 343	210 386 340 368	- · 235 - · 358 - · 373 - · 348			. 358 . 286 . 279 . 220 . 256 . 225 . 235 . 051 . 120 . 194	•297 •302 •268 •291 •166 •192 •166		•384 •013 -•107 -•118	•913 •867 •841 •759 •517 •501	•874 •841 •685 •565	•688 •596	•678		1011
_								a = 1	2	8 =	29								
234567890	• 219 • 278 • 134 • 103 • 156 • 138 • 034 • 000 • 144 • 122 • 160	385 154 154 124 026 024 259	105 188 298	282 .320 361 164	366 361 286	-•166 -•381 -•350 -•378	368 386			355 286 281 228 251 230 245 102 256 289	• 276 • 302 • 268 • 404 • 210 • 187 • 169	•506		1.071 .979 1.036 .908 .678 .601	•974 1•000 •816 •696	•780 •762	•683		1011

Table 8 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

_										1.61				4.2					
Orif	-	1 0		T	_	_	Station				1 -		_		e at S				Orif
0		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	Ò
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 385 • 069 • 027 • 029 • 014 • 016 • 037 • 021 - • 126	.038 .017 .005 .027 .051 .029 130	•034 -•016 •009 •029 -•128	.033 .030 .029 143 138	•073 •054 •025 •003	•041 -•165	•114 -•208 -•204	a =	00	8 =	*024 *045 *558 *016 -*142 -*140	011 016 .002 148 154	028 165 162 157	001 020 018	034 040 045 184	229			10 11
	-8-							a =	00	8 =	00								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 379 • 057 • 021 • 023 • 008 • 006 • 031 • 016 - • 134 - • 079 - • 137	• 285 • 034 • 013 • 002 • 015 • 044 • 025 • 137 • 133 • 137	• 286 • 033 -•016 -•001 • 011 -•148 -•147 -•155	•025 •013 -•002 -•152 -•154	•033 •015 -•005	010	.030 231			*060 *031 *033 *002 *057 *021 *020 -*135 -*100	•004 •024 1•042 •016	022 017 .007 147 145	008 158 153 149	004	015	*013 -*202	-•234		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = ,	00	8=	05								L
10	• 373 • 057 • 025 • 023 • 009 • 003 • 016 • 128 • 087 • 141	• 285 • 034 • 010 • 002 • 014 • 044 • 019 - • 150 - • 154 - • 154	• 285 • 029 -• 013 -• 013 -• 009 -• 158 -• 162 -• 162	030 163 175	019 023 040 038 192	•255 -•072 -•057 -•215	•227 -•186 -•292 -•272			.057 .030 .029 002 .051 .018 .013 138		*029 -*129	*036 -*156 -*148 -*152	•129 •095 •030 •028 -•112 -•098	•151 •087 •064 ••130	•147 -•131	-+128		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								a = 0	00	8 =	10								_
	• 377 • 063 • 026 • 021 • 009 • 010 • 033 • 016 • 124 • 082 • • 136	• 050 • 025 • 149	002	054 165	050	- • 237	358			.061 .032 .034 003 .054 .019 .015	.019 .023 .871 .014	.035 .021 015 006 .060 108 104	189	• 234 • 351 • 080 • 063 - • 064 - • 057	*233 *174 *138 -*078	• 257 -•069	-•027		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							1	a = 0	0	8 =	15								
7 8 9		•024 -•158	•002	-•149 -•101 -•190	082	•054 -•318 -•299 -•246	-•021 -•358 -•408 -•399			• 052 • 022 • 024 • 005 • 052 • 018 • 007 • 143	*014 *017 *802 *007	.084	*011 -*210 -*222 -*188	•318 •307 •156 •113 •018 •020	•352 •281 •220 -•010	•359 •004	*082		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10

Table 8 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Upper	Surfac	e at s	Station							Lower	Surface	e at S	Station		
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9		1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	00 °		8 =	20 °							
	* 374 * 056 * 020 * 022 * 009 * 000 * 028 * 009 - 155 - 074 - • 120	• 285 • 029 • 012 • 002 • 014 • 045 • 043 - • 155 - • 174 - • 187	• 278 • 025 -• 013 • 031 -• 083 -• 230 -• 227 -• 227	• 252 • 021 • 015 • 170 • • 200 • • 191 • • 184	364 135 183 057 345	352	126 386 429 414			-	.058 .028 .034 002 .057 .019 .010 134 100	.020 .027 .762 .014 091 073	022 019 .119 078	047 220 276 216	.440 .382 .292 .186 .053	•473 •392 •320 •089	• 464 • 095		
								a =	00 °		8 =	25 0							
0	• 375 • 053 • 020 • 018 • 007 • 000 • 025 • 007 - • 110 - • 065 - • 110	• 286 • 031 • 012 - • 003 • 013 • 047 • 052 - • 150 - • 176 - • 193	• 279 • 026 - • 014 • 075 - • 095 - • 255 - • 245 - • 252	268	173 229	384	446				.070 .039 .048 .010 .071 .032 .019 .120 .076	•035 •046 •720 •035 - •059 - •050 - •048	014 .153 057 067	-•129 -•240 -•282 -•248	•577 •557 •460 •276 •133 •175	•588 •507 •435 •193	•568 •197		
								α =	00 °		8 =	30 °							
0	• 378 • 062 • 022 • 027 • 007 • 005 • 032 • 015 • 074 • 038 • 080	• 286 • 036 • 016 • 005 • 017 • 053 • 077 - • 142 - • 181 - • 197	•281 •029 -•010 •142 -•101 -•276 -•284 -•274	206	243 259 281	223 414 438 431				-	.059 .030 .034 .003 .060 .017 .000 .130 .055	•020 •038 •664 •046 •047 •027 •023	•167	-•154 -•282 -•298 -•272	.756 .697 .629 .398 .241 .290	•708 •638 •587 •330	•659 •324	•516	
							•	α =	03		8 = -	.03							
3 4 5 6 7 8 9 0	016 163	• 211 • 061 • 029 • 043 • 007 • 011 • 163 • 163 • 163	*237 -*120 -*071 -*038 -*024 -*166 -*164 -*175	•169 -172 -048 -050 -191 -176 -171	189 050 064 062 217	•280 -•091 -•123 -•244	•258 -•052 -•318 -•260				.084		115	•021 -•125 -•127 -•120	•115 •072 •093 •041 -•117 -•100	•112 •065 •032 -•108	*086	137	
1								a = (03	1	8 =	00							
2345573	-•012 -•038 -•018 -•006 -•017 -•166	•007 -•016	042 036 178 175	059	144 068 069 074 195	•260 -•154 -•061 -•237	•237 -•167 -•284 -•262			11	.089	.057 .097 .833 .062 103 096	108		•147 •097 •055 •053 -•109	•137 •092 •064 -•127	*129 -*141	155	

Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Upper	Surfac	e at	Station	E CO					Lower	Surface	e at S	tation		
Ö		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
			-	-				a =	_	8 =	-							
4567890	• 382 • 002 • 020 • 013 • 040 • 023 • 007 • 020 • 161 • 102 • 158	•206 •062 •042 •035 •011 •020 •173 •176 •178	•241 •117 •066 •057 •052 •191 •189 •185	•173 •167 •091 •091 •205 •202 •199	211 113 110 112 229	•170 -•324 -•119 -•270	386			•107 •072 •072 •049 •091 •062 •055 100 086	*056 *087 *760 *050 -*102 -*087 -*085		•073 -•104 -•098 -•124	•305 •205 •117 •098 ••071 ••045	•228 •181 •132 ••072	•233 -•079	-*051	
								α =	03 °	8 =	10 0							
456789	. 382 006 015 011 039 024 005 019 162 102	•210 •064 •030 •044 •042 •009 •014 •183 •197 •197	•235 •123 ••070 ••055 ••081 ••209 ••207 ••201	172 175 111 188	281 092 134 101	1	367			*117 *081 *082 *059 *101 *070 *058 -088 -078	•726		*088 -*090 -*147 -*151	•386 •467 •189 •166 •012 •016	•345 •278 •217 -•010	•341	•051	
-								a =	03 °	8=	15 °							
234567890	.386 005 014 010 036 020 002 014 148 085 140	•212 •063 •030 •040 •011 •001 •181 •200 •206	•243 •119 ••067 ••035 ••105 ••234 ••230 ••216	371 157 206 208		005 369 337 328				*115 *081 *081 *059 *103 *071 *058 -086 -078	.075 .098 .698 .054 063 040	042	*065 -*120 -*195 -*161	.444 .440 .297 .236 .075 .091	•453 •379 •314 •065	.434 .072	•167	
								a =	03 °	8 =	20 0							
3 4 5 6 7 8 9 0	• 379 • 007 • 011 • 014 • 039 • 007 • 018 • 140 • 080 • 134	•211 -•068 -•029 -•041 •013 •009 -•178 -•205 -•216	•238 •121 ••071 ••007 ••137 ••250 ••270 ••259	•169 ••176 -•071 -•252 -•222 -•220 -•204	171	-•110 -•391 -•390 -•392	409 442			•102 •069 •069 •046 •090 •058 •045 -•099 -•085	.066 .090 .658 .045 054 032	•131 •076 •040 •001 •181 ••015 ••040 ••056	•028 -•158 -•245 -•184	•532 •499 •436 •323 •147 •182	•578 •491 •442 •164	•538 •170	•318	
								a =	03	8 =	25 °							
67890	• 381 -• 006 -• 015 -• 014 -• 040 -• 025 -• 007 -• 013 -• 117 -• 063 -• 110	• 209 • 064 • 027 • 039 • 038 • 022 • 025 • 177 • 207 • 220	•238 •123 ••068 •039 ••143 ••287 ••277 ••285	167 .253 352 229	179	419	272 436 455 398			.114 .076 .078 .056 .099 .067 .051 088	•079 •100 •628 •067 -•024 -•003 -•001	•007 •213 •012 -•024	011 190 259 206	.613 .678 .600 .434 .227 .272	.680 .615 .554 .284	•628 •276	s 446	

Table 8 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

rif			_	Upper	T	T	_				1 -	_	_	Surface				
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
4 5 6 7 8 9	*385 -005 -016 -014 -040 -026 -005 001 -084 -044 -078	.209 061 026 042 038 .048 .041 175 210 224	• 236 • 120 • 068 • 088 • 152 • 307 • 288 • • 297	-•167 •523 -•440 -•306 -•227	270 253		319 436 436 400	a =	03	8 = •118 •082 •081 •059 •105 •072 •053 -083 -016 •014	*088 *099 *593 *108 *007 *028 *020	•252 •034 -•020	024 246 274 237	•772 •816 •780 •570 •337 •389	•781 •738 •655 •431	•688 •431	•612	
								a =	06 °	8 = *	-03							
4567890	*348 -063 -052 -040 -075 -060 -041 -052 -187 -111 -169	•134 -•219 -•074 -•077 -•032 -•041 -•181 -•189 -•188		340 206 124 232 207	246 259 166 091		372			*188 *142 *157 *122 *154 *130 *123 -020 -028 -051	•144 •191 •178 •124 ••063 ••052 ••056		*078 -•055 -•081 -•082		•176 •123 •092 -•075	*156 -*100	093	
-					,			a = 0	06 °	8 =	00 °							
3 4 5 6 7 8 9 0		•118 -•236 -•085 -•087 -•045 -•057 -•198 -•202 -•206	325 115 103	356 190 149 236 278	090	•189 -•223 -•144 -•246	224 327			•189 •144 •157 •122 •157 •130 •124 -•030 -•025	•143 •171 •898 •126 ••051 ••042 ••041	•241 •172 •125 •114 •130 ••047 ••055 ••053	*117 -*047 -*053 -*048	.229 .178 .117 .117 057 024	•204 •158 •120 ••078	*201	102	
								a = 0	06 °	8 =	05			. ,				
3 4 5 6 7 8 9 0	058 043 056	•128 -•225 -•076 -•084 -•030 -•057 -•197 -•203 -•206	•170 •314 -•105 -•113 -•093 -•218 -•218 -•213	.037 327 126 143 238 227 217	168	.088 338 250 285	344			*183 *138 *150 *117 *148 *122 *116 040 041 062	•136 •167 •845 •114 ••047 ••034 ••033	037	027	•374 •330 •194 •184 ••010 •020	•319 •260 •209 ••020	•310	•013	
								a = (06	8 =	10 °							
3 4 5 6 7 8 9 0	082 066 045	•123 -•234 -•081 -•087 -•029 -•051 -•212 -•233 -•225	•166 -•321 -•107 -•106 -•122 -•241 -•234 -•221	200 144			379			•181 •137 •149 •113 •145 •118 •109 ••039 ••048 ••066	•132 •166 •819 •102 ••042 ••020 ••017	007	089	•504 •487 •286 •254 •070 •079	. 426 . 370 . 299 . 063	.405 .053	•134	

Table 8. Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E

M = 1.61 R = 4.2 × 10⁶

+				Upper	Surfac	e at s	Station				-		lower	Surface	e at S	tation			1
Ori		2	-3	4	5	6	7	8	19	1	2	3	4	5	6	7	8	9	+
			1		1 0				06 0	8 =	15			10		'			_
4 5 6 7 8 9 10	*346 -073 -058 -050 -078 -066 -044 -066 -166 -107 -158	•125 -•228 -•083 -•087 -•082 -•015 -•039 -•202 -•236 -•243	162 262	329 445 193 264 203	378 383	408	157 393 415 386	u -		*183 *139 *151 *118 *148 *122 *112 -034 -046	•133 •171 •794 •106 ••018 •003 •011	•113 •071 •221 •024 •008	•181 -•050 -•145	•338 •160	.407	•501 •138	•276		
								a =	06 °	8 =	20								1
4 5 6 7 8 9	. 344 070 057 051 079 064 048 043 144 091 143	• 125 - • 232 - • 078 - • 085 - • 083 • 011 - • 034 - • 206 - • 226 - • 245		323 238 324	394 407 239 159	471	232 404 423 386			•187 •140 •154 •119 •150 •129 •110 -•032 -•038	•136 •175 •778 •112 •010 •032 •036	•116 •073 •262 •056 •019	158	.697 .545 .564 .455 .250 .264	.531	•595 •238	•397		
								a =	06 °	8=	25								1
3 4 5 6 7 8 9 0	. 345 071 058 048 080 064 042 009 104 075 125	•123 •225 •082 •086 •083 •043 •020 •213 •241 •237	*168 -*316 -*054 -*048 -*170 -*320 -*327 -*282		413	434	290 424 433 382			•176 •135 •148 •110 •145 •120 •102 -038 -021 •006	•130 •170 •751 •124 •029 •059 •051	•294 •076 •019	•132 -•150	.836 .607 .759 .586 .330	•773 •723 •635 •388	.656 .378	•546		
					,			a =	06 0	8 =	30	L							1
3 4 5 6 7 8 9 0	* 339 - 076 - 061 - 048 - 082 - 070 - 046 * 026 - 076 - 061 - 107	•118 -•237 -•088 -•095 -•086 •075 -•014 -•221 -•253 -•254	•163 -•321 -•038 -•016 -•202 -•324 -•335 -•302	•028 •217 •524 •379 •441 •276 •159	336	- • 295 - • 442 - • 423 - • 434	335 433 424 386			*174 *131 *145 *109 *141 *115 *096 -038 *031 *058	•127 •168 •723 •175 •064 •078 •058	•225 •157 •105 •071 •329 •010 -•029	•103 -•209 -•235 -•120	• 975 • 739 • 947 • 719 • 438 • 482	.887 .860 .709 .572	•717 •584	•683		
1								a =	09	8 = _	-30								
3 4 5 6 7 8 9 0	.269 166 102 088 120 098 093 107 216 091	•001 -•363 -•119 -•134 -•122 -•085 -•031 -•148 -•175 -•191	.082 406 151 090 067 225 210 225	120 438 477 253 371 385 378	•755 •449 ••118 ••081 ••079	186 .344 .113 058	174 .404 028 007				•201 •204 •191 •200 -•037 -•052 -•072	.307 .224 .176 .263 .101 122 150	230	104 204 290 365	295 338 340 286	312 379	369		



Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	ce at	Station			TT	int	-		lower	Surfac	e at	Station			1.
Ori	1	2	3	4	5	6	7	8	9	++	1	2	3	4	5	6	7	8.	1 9	Orif
			ALT IN					a =	09 °		8 =	-	1		1	1 -	1	10.	1 -	10
7 8 9	• 264 • 168 • 109 • 091 • 126 • 117 • 093 • 110 • 223 • 118 • 124	371 212 135 137	153 074 091 236	448 494 251 340	•595 •335 -•265 -•145 -•233	•021	•287 -•099 -•096				• 264 • 187 • 196 • 171 • 163 • 158 • 164 • 006 • 013 • 021	*195 *200 *188 *181 -*041 -*052 -*069	•107 -•113	128 182 164	195	327 206 251				1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								α =	09 °	11	8 = -	-20								_
3 4 5 6 7 8 9	• 261 • 172 • 111 • 096 • 131 • 115 • 094 • 111 • 234 • 124 • 140	-0011 -0375 -0123 -0137 -096 -0057 -0194 -0206 -0230		136 439 507 229 302 271 276	.183	•032 •133 ••065 ••226	171				258 186 191 164 158 157 160 003 007	•194 •197 •186 •170 ••042 ••049 ••062	•114	-•065 -•147 -•148 -•143	001	190 245 033 210	250 354	-*403		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = (9		8= _	0								
4 5 6 7 8 9	096	-•119 -•081 -•046 -•190		-•117 -•432 -•474 -•215 -•290 -•218 -•249	047 335	•202 -•025 -•190 -•327	•194 •007 -•305 -•297				274 205 206 177 176 170 176 015	•207 •213 •200 •176 ••028	.131	001 091 105 104	•138 •085 ••015 ••085 ••233 ••212	*018 *037 *004 -*141	•003	- * 225		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = 0	9		8 = _	10								
3 4 5 6 7 8 9 0	- 075 - 067 - 108 - 083 - 067 - 091 - 205	-•099 -•116 -•116	392 124 083 116	-•465 -•197 -•314	-•255 -•369	•257 •093 -•202 -•345	•236 •081 •304 •279				008 -	037	•119	•039 •064 •102 •102	.160 .127 .037 045 183 200	•106 •069 •037 -•131	•073	224		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
_							1	a = 0	9		8 = _0	05								
23456789	.090 .076 .106 .090 .074 .085	095 119 115 066 065 202	- 139 - 115 - 102	-0431	366	• 186 • 339 • 294 • 383	•148 •339 •413 •388				205 176 174 168 173 -	.028 -	·175 -	*103 *026 *056 *064	108	•212 •153 •117 -•067	•200 ••096	-•087		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11



Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Unner	Surfac	e at a	Station				1			OWOr	Surface	n+ c	tation			
Orif	1	2	3	4	5	6	7	8	T	9	1	2	3	_ower :	5	6	station 7	8	9	4:40
		1 -		1 7	1 3			a =	09	-	8 = -	-		1 7		0	1	0	3	T.
3 4 5 6 7 8 9 0	• 289 • 145 • 087 • 074 • 109 • 096 • 074 • 084 • 214 • 136 • 186	*037 -346 -107 -118 -117 -079 -077 -213 -216 -223	•096 •391 •118 •122 •117 •234 •231 •228	-•065 -•425 -•404 -•297 -•312 -•292 -•221	-•257 -•326 -•305 -•228 -•273	•131 -•341 -•273 -•385	•112 •352 •402 •393	<i>a</i> -			• 241 • 196 • 202 • 168 • 186 • 165	•189 •245 1•231 •163 -•031 -•025	•309 •222 •174 •163 -145 -032 -044 -•042	•122 -•022 -•054 -•050	.258 .184 .151 .124 071 078	.248 .192 .141 041	•234	060		1
-								α =	09	0	8 =	00								L
4 5 6 7 8 9	-•109 -•094 -•081 -•092	.007 349 107 123 121 077 079 218 219 224	•086 •394 •148 •145 •120 •241 •241 •236	-•119 -•431 -•416 -•292 -•314 -•285 -•263	377 318 306 238 280	.090 401 347 380	.036 404 421 411				• 270 • 201 • 205 • 176 • 173 • 167 • 000 • 020 - • 024	020	024	•167 -•001 -•013 -•009	.291 .236 .193 .182 008 .012	•296 •237 •193 ••009	•292 -•037	005		1 1
-								a =	09	, °	8 =	03								
3 4 5 6 7 8 9 10	• 277 • 145 • 079 • 076 • 102 • 096 • 074 • 095 • 204 • 140 • 183	.007 344 104 119 119 074 004 223 222 225	.093 396 137 137 128 243 248 239	241	355 370 296 225	375 334	393				• 275 • 206 • 213 • 181 • 175 • 177 • 171 • 002 • 021 • 020	•215 •198 •174 -•007 •002 •002	•177	•215 •021 •019 •015	•384 •305 •244 •232 •026 •046	•367 •295 •247 •036	•344	063		1 1 1
								α =	00	, ,	8 =	05								
3 4 5 6 7 8 9 10	• 276 -• 152 -• 093 -• 082 -• 114 -• 101 -• 083 -• 092 -• 216 -• 155 -• 207	•033 -•346 -•114 -•125 -•116 -•078 -•092 -•221 -•230 -•234	391 141 154 145	371 223 275 263	414 392 325 237 292	435	082 434 443 437				• 243 • 194 • 207 • 173 • 190 • 162 • 162 • 001 • 013 • 022	• 187 • 258 • 970 • 166 -• 008 • 008 • 011	•006	•231 •023 •019 -•044	•482 •395 •300 •274 •057 •082	•395 •340 •284 •066	•381 •038	•111		1 1 1
								a =	0	9	8 =	10								L
6 7 8 9	099 080	350 111 127 118 064 082 239	-•094 -•149 -•185 -•261 -•262	413 426 169 262 251 244	424 420 380 253 324	448 417 435	172 439 436 418				• 245 • 198 • 210 • 174 • 192 • 166 • 165 • 007 - • 008 - • 012	• 194 • 258 • 918 • 160 • 007 • 030 • 034	•177 •139 •252 •039 •034 •022	-0049 -0031 -0088	• 349 • 149	.495 .445 .384 .151	• 469 • 116	•236		11 11





Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

				Unner	Surfac	o at	Station			1 1			- 1	1 004	Custon	+ (Chadian			_
Orit		2	1 3	T 4	5	6	7	8	T 9	++	1	2	3	Lower	Surfac 5	6	Station 7	8	9	- 1
	-	1 -	1 3	1 -	1 3	10	1 '	a =	- 0	11	8 =	0		1 4	1 3	10	1 '	0	9	1
3 4 5 6 7 8 9	• 282 • 148 • 085 • 073 • 112 • 097 • 080 • 078 • 114 • 159	•034 -•344 -•108 -•122 -•115 -•025 -•056 -•229 -•260 -•270	*091 -*389 -*072 -*096 -*216 -*274 -*248 -*238	399 428 135 244 264	430 447 426 257 401	- • 220 - • 455 - • 423 - • 452	432				• 246 • 199 • 213 • 176 • 194 • 170 • 164 • 013 • 007 • 012	•202 •261 •858 •162 •033 •058 •065	•313 •232 •183 •130 •292 •077 •059 •041	• 283 • 004 -• 100 -• 133	• 654 • 728 • 487 • 450 • 255 • 245	.615 .568 .505 .261	.568 .212	*358		10
								α =	09 0		8 =	20								_
3 4 5 6 7 8 9	• 276 • 147 • 084 • 071 • 106 • 097 • 076 • 053 • 145 • 105 • 149	• 035 - 345 - 110 - 127 - 117 • 008 - 065 - 220 - 259 - 277		071 393 308 022 250 198 182	432 456 441 251	261 455 416 425	407				•250 •204 •218 •178 •176 •164 •010 •005 •036	*212 *266 *826 *174 *060 *088 *091	•318 •239 •183 •136 •340 •115 •067 •042	•261 -•028 -•156 -•164	.762 .734 .675 .572 .344	•734 •683 •607 •372	•629 •336			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								α =	09		8 =	25								L
3 4 5 6 7 8 9 10	• 282 • 149 • 089 • 074 • 113 • 095 • 072 • 001 • 109 • 088 • 141	.037 339 105 117 111 .041 068 227 246 261	•097 -388 -022 -078 -221 -319 -262 -170	•107		-•303 -•465 -•432 -•389	343 379 398 366				• 247 • 197 • 212 • 172 • 192 • 170 • 158 • 001 • 039 • 075	•207 •263 •788 •202 •088 •113 •101	•311 •230 •177 •133 •375 •128 •068 •031	•231 -•100 -•175 -•187	.893 .788 .865 .711 .435	•842 •807 •681 •513	•683 •511	•648		1 2 3 4 5 6 7 8 10 11
								a =	09		8 =	30		-						_
6 7 8 9	• 288 -• 143 -• 085 -• 068 -• 109 -• 093 -• 043 • 033 -• 087 -• 083 -• 141	.039 341 101 117 096 .068 065 234 261 245	• 099 • 383 • 059 • 142 • 207 • 306 • 226 • 224	057 203 .464 153 192 104	448 445	328 455 425 389					• 247 • 198 • 219 • 173 • 195 • 175 • 161 • 016 • 103 • 154	•215 •266 •758 •265 •125 •128 •106	• 312 • 232 • 181 • 146 • 407 • 132 • 059 • 023	*195 -*143 -*180 -*192	1.012 .886 1.033 .815 .561	•951 •945 •753 •680	• 761 • 705	•712		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								a =	12		8 = _	30								
3 4 5 6 7 8 9 10	306 132 118 152 140 133 144 247	167 095 198	035 467 269 160 124 282 308 277	485 490 379 423	•772 •497 •177 ••244 ••305		106 .307 098 100				• 364 • 293 • 292 • 246 • 267 • 256 • 274 • 089 • 074 • 057	.033	• 348	183 136	055 191 294 377	-•241 -•287 -•155 -•256	-•267 -•353	364		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10



Table 8 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-			- (Jpper	Surface	at S	tation				de :	L	ower S	Surface	at S	tation			4
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
								a =	12 °	8 = -	25 °				Toley				
3 4 5 6 7 8 9 10	• 196 • 305 • 138 • 109 • 155 • 143 • 131 • 135 • 243 • 125 • 127	118 425 194 184 195 164 087 208 227 238	037 471 268 126 146 282 319 285	494 378 397 323	253	043 .165 110 279	•023 •191 -•184 -•191			*363 *290 *298 *253 *268 *254 *269 *076 *064 *054	•298 •310 •293 •270 •034 •024 •005	064	136 110		143 203 016 206		331		1 1 1
								α =	12 °	8 = -	20								
3 4 5 6 7 8 9	310 143 115 160	439 200 191 203 174	160 292 305	496 509 366 365 308	•473 •212 ••434 ••275 ••333	.099 .064 181 333	•142 •075 ••257 ••261			• 361 • 286 • 291 • 249 • 264 • 245 • 263 • 069 • 059 • 046	• 293 • 303 • 290 • 257 • 030 • 025 • 007	•267 •276 •206 -•037 -•053	007	.087 104 223 361	024 075 002 175	039 224	283		1 1
								a =	12 °	8= -	15 °								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 191 •• 306 •• 137 •• 120 •• 156 •• 139 •• 133 •• 139 •• 247 •• 152 •• 160	428 192 186	160 171 306 293	485 500 347 331 300	422 289	257	•243 -•103 -•343 -•318			*361 *288 *292 *249 *269 *251 *264 *070 *060 *041	• 295 • 308 • 293 • 255 • 036 • 027 • 009	•271 •266 •208 -•026 -•034	-052 -064 -066	.204 .154 003 116 272 238	.098 .050 129	•097 -•154	-•174		1111
								a =	12 °	8 = -	-10								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 190 • 303 • 140 • 123 • 157 • 140 • 133 • 133 • 253 • 161 • 173	429 198 187 208 171 088 242 253	476 273 174 174 289 295	496 501 317 331 279	308 409 285	310	•150 -•331 -•394 -•388			*361 *287 *292 *248 *267 *251 *265 *066 *070 *046	• 294 • 305 • 292 • 266 • 035 • 026 • 015	.276 .279 .209 011 018 018	•104 -•024 -•046	*243 *211 *111 -*024 -*088 -*189	•154 •113 -•082	100	095		11 11
								a =	12	8 = -	-05								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 199 • 297 • 129 • 105 • 155 • 140 • 127 • 131 • 245 • 169 • 187	425 190 185 195 167 110 253 242	264 186 187 276 269	486 483 297 343 280 242	166 423 373 296 337	360	422 431			• 360 • 289 • 292 • 249 • 267 • 250 • 267 • 074 • 068 • 043	• 295 • 301 • 296 • 258 • 034 • 025	• 283 • 273 • 226 • 012 • 004 • 006	•167 •019 -•007 -•015	•116	•233 •198 -•017	034	•003		



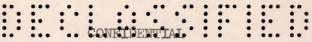


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

					Confi	guratio	on E		IVI :	=1.61			1, - 1	2 XIC					
1.			_	Upper	Surfac	e at	Station					-	Lower		_	Station			
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	
3	.199 .298 .133	-•111 -•431 -•194 -•188	036 474 273	-•221 -•490 -•479 -•339	-•348 -•420 -•371	035	097 421 424 407	a =	12	8 = •359 •286 •293	• 293	•411 •302 •274	• 243	•361 •317 •272	•371 •324 •280	*364, *030	•098		I
567890	- 160 - 138 - 135 - 135 - 252 - 177 - 201	- 199 - 171 - 116 - 269 - 254 - 263	-•216 -•167 -•278	340 321	310	-•389 -•382				• 2 46 • 2 64 • 2 47 • 2 54 • 0 59 • 0 64 • 0 38	• 302 • 289 • 253 • 041 • 047 • 043	•257 •256 •039 •032 •042	• 063 • 044 • 044	.265 .056 .071	•058				
								a =	12 °	8 =	03								1
1	• 189		048	227	1	112	164					100		.446		.413	•152		T
3 4 5 6 7 8 9	- 316 - 137 - 119 - 160 - 146 - 141 - 257 - 178 - 212	- · 435 - · 200 - · 193 - · 199 - · 172 - · 138 - · 273 - · 255 - · 265	475 281 222 179 288 282 276	500 444 357 383 377 387	425	-•395 -•362 -•368	-•390 -•389 -•377			• 349 • 279 • 287 • 242 • 260 • 242 • 244 • 042 • 055 • 036	•286 •301 •277 •250 •044 •055 •051	.406 .294 .263 .252 .280 .053 .053	•292 •081 •076 •080	.388 .334 .314 .091 .110	•427 •385 •337 •099	•413			
					1000			a =	15 °	8= -	-30								1
1	• 152	162	151	256	• 755	163	058			432		• 450		040	165	190	347		T
45678910	356 153 138 182 164 148 159 266 133 105	- 450 - 245 - 221 - 235 - 197 - 121 - 206 - 227 - 249	357 261 210 318 326 335	424	•568 -•223 -•336	•204 -•095 -•264	•230 ••154 ••161			• 412 • 347 • 349 • 307 • 314 • 336 • 385 • 114 • 107	• 342 • 366 • 393 • 349 • 092 • 085 • 060	•359 •336 •423 •271	050 142 079 057	012 177 254 367	182 055 230	297			
	.,							α =	15	8 = -	25								1
1 2	• 148 -• 360	167 453		-•257 -•502		•013 •114				• 413		.451		•211	049	038	292		
3 4 5 6 7 8 9	153 135 183 167 152 161 272 145 124	241 221 238 204	364 242 220 316 329	509 409 374 390	•404 -•422 -•358	-•174 -•330	234			.342 .346 .305 .310 .335 .376 .129 .109	•346 •359 •394 •347 •091 •090 •061	•360 •339 •387	093	124 174	-•106 •021 -•182	202			
								a =	15	8 = -	-20								
1 2	• 146 -• 361	166 451	157 493	-•259 -•506		• 203 • 006				• 414		• 456		.223	•108	•090	193		
23456789	152 134 182 166 148 159 267	239 217 237 201 098 236	364 241 217 321 329	510 400 368 333 299	•200 -•457 -•351 -•342	-•238 -•373	312			• 344 • 349 • 310 • 313 • 338 • 370 • 129	•350 •365 •398 •350 •103 •094	.365 .340 .372 .291 .030 .015	061 042	•155 -•085 -•143 -•348		161			
10	153 143	264								•115 •110	•066								

Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

											= 1.					4.2 10					
Orif	-	2	3	Upper 4	Surfac 5	T	7	0	_	9		-	0	3	_ower	Surface		tation	0	9	- July
0		1 2	1 3	1 4] 2	6	1	8	1	0		-	2	3	4	5	6	7	8	9	L
3 4 5 6 7 8 9	• 151 • 358 • 145 • 132 • 180 • 161 • 144 • 155 • 265 • 157 • 156	-•161 -•449 -•235 -•215 -•239 -•197 -•085 -•241 -•262 -•268	-•484 -•358 -•247 -•224	496 499 385 369	442 342 338	•256 -•106 -•282 -•393	•189 -•163 -•369 -•361	a =	15			8 = - • 416 • 348 • 351 • 305 • 313 • 335 • 366 • 134 • 123 • 117	• 346 • 365 • 398 • 354 • 104 • 092 • 071	.457 .363 .351 .378 .291 .045 .033	•125 -•015 -•015 -•013	•263 •225 •014 -•067 -•286 -•210	•223 •174 •132 -•097	•188 -•093	-•101		1 1 1
								a =	15	0	Ш	8 = _	-10								_
9	• 144 -• 366 -• 153 -• 144 -• 188 -• 171 -• 153 -• 161 -• 276 -• 176 -• 184	170 456 239 223 241 203 104 259 278 281	-•160 -•496 -•371 -•270 -•232 -•311 -•324 -•328		378 433 342 350	- • 117 - • 284 - • 331 - • 414	•035 -•404 -•420 -•406					.410 .338 .345 .301 .307 .332 .366 .136 .122 .105	• 347 • 360 • 391 • 353 • 094 • 088 • 074	. 448 . 357 . 355 . 391 . 290 . 054 . 042	•181 •031 •005 •010	153	•283 •239 •199 -•043	• 266 - • 043	-•022		1 1
-								a =	15	0		8=_	-05						*		
6 7 8 9	• 145 -• 365 -• 154 -• 141 -• 184 -• 169 -• 154 -• 162 -• 275 -• 187 -• 196	172 458 243 219 238 203 120 264 274 276		369	134 433 408 342	405	094 405 414 400					.408 .335 .340 .302 .308 .327 .363 .130 .111	•340 •358 •392 •338 •091 •094 •084	•448 •365 •361 •367 •301 •069 •062	•231 •063 •041 •033	•352 •296 •257 •155 -•026 -•107	•346 •308 •266 •026	•342 •018	•073		1 1 1
								α =	15	0		8 =	00								L
3 4 5 6 7 8 9	• 145 -• 377 -• 159 -• 146 -• 188 -• 172 -• 161 -• 279 -• 200 -• 220	174 456 247 227 245 209 146 292 291 291	164 499 378 318 232 321 311	503 485 378 400 381	410 393 333	375	374					. 409 . 336 . 347 . 304 . 309 . 330 . 342 . 124 . 117 . 113	•342 •359 •374 •346 •107 •113 •105	•448 •355 •337 •361 •351 •106 •107 •108	•350 •126 •115 •123	.416 .390 .368 .368 .133	•450 •422 •377 •136	• 443 • 113	*216		1 1 1
								a =	15	0		8 =	03								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 149 • 365 • 156 • 140 • 186 • 167 • 153 • 160 • 270 • 195 • 226	456 240		494 467 387	382 365 316	328	354					. 405 . 335 . 346 . 304 . 326 . 328 . 116 . 120 . 122	• 339 • 356 • 364 • 346 • 117 • 125 • 115	• 447 • 358 • 333 • 357 • 375 • 127 • 130 • 127	• 405 • 156 • 155 • 149	•535 •490 •434 •424 •173 •190	•499 •478 •431 •178	.481 .148	•270		1 1 1

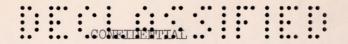


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at S	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			1
ō	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	
	1		STATE OF					a = -)3 °	8 =	-03						1		
10	.362 .131 .073 .084 .061 .065 .081 .065 097 052	• 327 • 127 • 084 • 053 • 070 • 110 • 077 - • 094 - • 084	•238 •147 •059 •071 •081 -•087 -•093 -•092	• 246 • 158 • 093 • 084 • • 098 • • 088 • • 097	•209 •198 •107 •083 ••088	•136 •215 •122 -•102	•228 -•131			020 010 008 038 037 023 163 115 157	.030 .831 030	119 046 063 066 045 191 186	209 193	072 095 082 206	122	-:282 -:341	337		1
								a = -	03 °	8 =	00								_
10	• 350 • 123 • 066 • 075 • 062 • 064 • 076 • 064 • 096 • 050 • • 102	*327 *129 *073 *047 *064 *109 *073 -*103 -*102 -*098	•233 •144 •059 •061 •069 -•099 -•105 -•103	•246 •163 •070 •052 -•101 -•098 -•103	•150 •111 •069 •054 ••114	•193 •162 •089 ••132				019 013 008 040 .031 014 025 169 153	•028 •792 -•024	063 037 187 181	202	074 091 074	216 108 098 231	-•244 -•296	351		1 1
								a = -	03	8 =	05								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	. 359 . 124 . 070 . 079 . 062 . 056 . 082 . 060 - 090 - 047 104	• 326 • 127 • 075 • 055 • 059 • 106 • 070 • 117 • 114 • 115	•227 •133 •055 •048 •032 ••122 ••132 ••127	•238 •149 •027 •005 ••121 ••138 ••140	•090 •059 •022 •012 -•157	•293 •066 •022 ••156	•265 •054 ••215 ••176			018 011 007 039 .033 017 027 168 109	037 .030 .754 016 164	119 044 065 049 019 173 164 172	185	055 076 048 181	047 032 040 196	023 228	-•274		1 1
								a = -0	03	8 =	10								L
10	• 360 • 128 • 069 • 079 • 066 • 061 • 081 • 065 • 088 • 047 • 102	• 323 • 124 • 075 • 043 • 061 • 109 • 070 - • 120 - • 125 - • 134	•223 •137 •047 •040 •012 -•140 -•151	•239 •152 •019 -•034 -•119 -•156 -•160		•258 •028 -•022 -•192				020 011 006 046 035 020 024 167 105	036 .027 .726 010 154 149	032 005 159	215 218	.086 .033 055 021 151 110	.029	*118 -*157	-•161		1 1
								a = -	03	8 =	15								
	.355 .125 .073 .079 .063 .061 .075 .0661 -077 -047	• 328 • 129 • 075 • 054 • 061 • 114 • 070 • 119 • • 127 • • 139	•235 •136 •059 •052 •005 -•158 -•165 -•160	.031 078	020 092 047	•175 -•188 -•084 -•214	329			017 011 008 040 .033 018 018 168	032 .028 .696 008	024 .016 143 137	283 259	.228 .104 037 .016 101 055	•222 •141 •112 -•088	•244 -•076	033		1 1



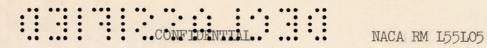


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E

M = 1.61

R = 4.2 × 106

= -			1	Upper		T	Station							_	e at S	Station			-
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	T	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = -	03	8 =	20			,					
0 -	• 353 • 122 • 071 • 080 • 066 • 060 • 079 • 064 • 075 • 039	• 323 • 131 • 079 • 056 • 065 • 117 • 081 - • 120 - • 134 - • 147	•229 •137 •053 •069 ••004 ••180 ••174 ••187		155 067	•072 -•269 -•231 -•231	299 371			018 008 007 041 .033 021 020 167 103	•028 •666 -•004 -•131	028 .040 124 122	166 325	034	.222	• 373 • 019	•097		
								a = -(03 °	8 =	25								T
9 -	• 365 • 127 • 077 • 087 • 068 • 061 • 079 • 060 • 065 • 031 • 081	• 328 • 128 • 078 • 052 • 060 • 106 • 093 - • 123 - • 136 - • 156	•223 •139 •052 •109 ••019 ••191 ••199 -•202	204	335 117 201 154 362	037 330 333 306	349			020 013 007 041 .033 021 027 169 092	•031 •639	108	248 309 325 296	•552 •398 •129 •136 •041 •103	• 459 • 368 • 336 • 095	•483 •117	•238		
								a = -(03	8 =	30								
0 -	• 359 • 132 • 070 • 077 • 069 • 058 • 078 • 067 • 061 • 017 • 065	• 323 • 129 • 075 • 057 • 061 • 110 • 111 • • 111 • • 142 • • 161	•224 •145 •056 •167 -•040 -•211 -•231 -•233	• 245 • 157 • 418 • • 279 • • 241 • • 198 • • 168		131 368 382 362	175 384 432 415			017 003 001 039 .038 017 027 157 069 038	.033 .613 .012 089	028 .101	292 289 321 338	•715 •489 •250 •218 •126 •196	•551 •489 •445 •197	•587 •213	•392		
_								a = -(06	8 = .	-03								L
9 -	• 293 • 195 • 126 • 129 • 120 • 107 • 134 • 114 • 048 • 012 • 064	• 349 • 204 • 150 • 110 • 111 • 158 • 125 • 056 • 050 • 049	•183 •219 •118 •118 •131 ••045 ••049 ••050	•164 •237 •156 •146 ••040 ••042 ••058	•298 •274 •180 •151 ••057	• 285	051 .307 105 084			062 055 062 199	084 .867	122 090 223 218	249 233	260 164 120 201	244 289 266 259	269 310	-•278		
								a = -0	06	8 =	00								
7 8 9 -	• 306 • 196 • 122 • 124 • 115 • 099 • 125 • 114 • 046 • 007	• 363 • 206 • 151 • 111 • 115 • 164 • 128 • • 066 • • 061 • • 056	•196 •224 •120 •120 •115 ••056 ••069 ••073	•171 •231 •127 •108 ••044 ••063 ••071	•225 •182 •133 •110 ••073	•102 •229 •134 ••084	•071 •245 -•124 -•108			040 075 056 050 054 192	1.095	101 100 074 211 204	- • 226 - • 229	251 137 112 218	268	-•282 -•338	325		

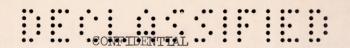


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at :	Station						Lower	Surfac	e at s	Station			4
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9	- 1	2	3	4	5	6	7	8	9	4:10
						Par		a = -0	06 °	8 =	05 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	*300 *191 *124 *115 *112 *099 *120 *106 -045 -018 -074	• 340 • 188 • 141 • 093 • 103 • 151 • 114 • 087 • 089 • 092	*177 *213 *108 *106 *068 -*100 -*106	.060 .038 091 106	•163 •118 •076 •060		159			048 080 063 052 058 197	092	090 066 211 192	128 238	154	227 194 245	208 351	~•338		1 1
			1					a = -(06 °	8 =	10								
	.294 .187 .115 .120 .110 .094 .116 .106 043 028	• 345 • 191 • 147 • 101 • 106 • 154 • 114 • 077 • 088 • 095	• 061	.094	•108 •076 •028 -•018	•268 •064 •032 ••162	•254 •040 ••202 ••180			054 049 056 192	076 1.031	060 060 193 178	237	210 197 080 205	067 122 104 210		274		111111111111111111111111111111111111111
								a = -0	06 0	8=	15 °								
0	• 296 • 191 • 111 • 120 • 106 • 099 • 117 • 107 • 037 • 022 • 075	• 324 • 196 • 146 • 106 • 113 • 159 • 120 • 081 • 095 • 097	0055	• 150 • 224 • 111 • 058 • 097 • 124 • • 140	.029 063 110	•202 -•068 -•032 -•206	•195 -•185 -•274 -•264			040 074 002 052	•489 -•028 -•167 -•170	103 056 048 180	236	234 081 157	004	•123 -•169	139		11
								a = -0	06	8 =	20								
10		• 353 • 200 • 150 • 106 • 111 • 159 • 125 • 088 • 093 • 109	•041	•157 •228 •118 -•114 -•141 -•153 -•147	137	•118 -•164 -•079 -•199	- 4298			054	077 .991 025 156	108 045 036 170 164	237	070 129	•066 •118		046		1011
_								a = -0	0	8 =	25								
0	012		•188 •235 •124 •165 •041 ••147 ••157 ••156	•173 •243 •233 ••160 ••177 ••175 ••168	253 087 177 162	001 272 242 247	274			059 055	079 .953 028 143 149	108 054 015 160 158	311 352	008 057	.249	• 3 63 • 025	•127		111

Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E M = 1.61

R = 4.2×106

4			1	Jpper	Surface	e at S	tation					1	ower	Surface	at S	tation			14
0	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	0
								a = .	-	8 =	30								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 286 • 197 • 129 • 135 • 125 • 111 • 125 • 117 • 014 • 003 • 038	• 352 • 206 • 149 • 109 • 108 • 160 • 155 • • 084 • • 115 • • 125	•219 •115 •210 •019 -•165 -•188	•233 •359 ••246 ••231 ••191	320 119 211	326 311 307	395			071 048 044 079 059 059 192	089 080 .925 023 126 133	068 .013 140 149 186	220 316 366 353	• 073 • 023	•291 •358	•118			
								a = -	-09°	8 =	-30								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 229 • 279 • 196 • 206 • 186 • 188 • 200 • 177 • 002 • 148 • 173	• 333 • 296 • 212 • 172 • 185 • 235 • 311 • 133 • 127 • 101	.095 .306 .190 .205 .400 .138 .048	•319 •429 •207 ••165 ••182	1.082 .948 1.124 .874 .585	1.016 .783	377 .815 .725 .616			090 111 092 048 .044 088	059 .035 077 237 254 140	142 217 301 213 199	214 159 131 123	448 448 363 449	444 446 424 388	366			1 1 1
								a = -	09	δ= .	-25								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 211 • 260 • 190 • 199 • 168 • 174 • 181 • 157 • 024 • 087 • 081	•319 •278 •206 •159 •169 •212 •222 •087 •103 •089	•306 •178 •150	014 .300 .426 .245 130 172 180	•929 •831 •950 •751 •434	366 .890 .700 .507	361 .716 .491 .523			176 082 094 121 094 070 007	131 090 .001 086 232	205 203 331 280 239	046 208 167	455 448 326	434				
								a = _	09	8 = .	-20			39 - 8					L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 219 • 274 • 193 • 194 • 175 • 181 • 192 • 164 • • 013 • 038 • 034	• 323 • 280 • 204 • 166 • 173 • 217 • 190 • 056 • 078 • 083	•087 •305 •189 •146 •337 •127 •072 •042	007 .306 .399 .275 062 149	•816 •759 •746 •617 •335	341 .772 .636 .362	362 .659 .327 .410			096 122 097 096 036	101 005 080 225	401 172 035 123 208 304 261 149	220 192	462 450 292 428	-•457 -•472 -•451 -•409	432 402	358		1 1 1
1								a = _	09	8 =	-15								
10	• 214 • 263 • 190 • 194 • 167 • 175 • 181 • 156 • • 018 • 016 • • 003	• 315 • 276 • 203 • 163 • 168 • 210 • 166 • 024 • 037 • 053	•069 •292 •172 •144 •288 •079 •053 •028	012 .300 .369 .282 016 112 134	•684 •723 •553 •467 •252	290 .653 .540 .252	344 .603 .193 .258			180 090 096 118 098 104 084 180	131 103 038 069 229	407 174 057 103 229 308 223	241 285	448 434 270 402	- • 453 - • 465 - • 456 - • 424	- # 446 - # 420	-•371		1 1



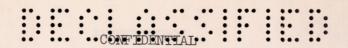


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=			T	T	Surfac	_	_					_	_	-	e at S			
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = -	09	8 =	-10				- Chair			
	. 230 . 282 . 191 . 205 . 187 . 184 . 192 . 170 009 . 024 010	*332 *293 *213 *179 *184 *229 *176 *018 *025 *033	• 091 • 311 • 194 • 166 • 259 • 057 • 057 • 039	•007 •330 •341 •304 •032 ••035 -•090	.695 .607 .394 .360 .170	-•220 •542 •433 •157	285 .528 .102 .154			088 111 090 090 088	126 098 066 083	143 176 254 253 229	156 251 263 232	424 399 255 331	434 443 441 389	419	~•378	
_								a = -	09 0	8 = .	-05							
9 .	• 221 • 269 • 198 • 203 • 181 • 185 • 191 • 171 • 012 • 025 • 020	• 328 • 291 • 215 • 178 • 182 • 231 • 185 • 007 • 004 • 006	•084 •312 •190 •194 •224 •013 •019 •010	•011 •328 •275 •257 •046 •037	•515 •428 •335 •294 •054	-•127 •423 •319 •056	189 .429 .005 .042			092 113 095 101 096	131 104 105 109 233 237	130 169 137 248	-•213 -•282 -•270 -•247	393 362 265 307	417 424 421 413	436 431	417	
1								a = -(09 0	8 =	00							
7 -	• 217 • 256 • 186 • 192 • 166 • 174 • 182 • 158 • 017 • 024 • 029	•319 •279 •203 •166 •175 •221 •178 ••023 -•024 -•020	•075 •298 •178 •183 •173 •025 •025 •031	012 .309 .205 .177 .002 017 016	•327 •265 •218 •193 ••019	047 .323 .226 023	093 .333 066 036			102 128 108 106 106	-•143 -•114 -•116 -•110 -•232 -•235 -•245	151 168 130 263 250	-•299 -•325 -•302 -•274	367 347 266 291	414 410 393 401	425 426	424	
1								a = -0	09	8 =	03							
3		* 339 * 296 * 219 * 187 * 191 * 246 * 196 - 019 - 020 - 017	*100 *316 *203 *198 *168 -*019 -*026 -*029	•013 •330 •171 •152 ••012 ••037 ••049	•283 •208 •154 •146 -•064	•044 •259 •184 ••065	.023 .281 088 066			093 122 097	104 094 221 221	143 139 122 244 234	294 329 286 211	323 310 215 282	338 330 321 359	- • 355 - • 360	-•361	
1						1		a = -1	.2	8 = _	30							
	• 156 • 343 • 248 • 247 • 232 • 230 • 242 • 223 • 061 • 225 • 263	• 247 • 350 • 261 • 230 • 232 • 284 • 384 • 172 • 165 • 144	• 247 • 310 • 455	-•112 •380 •495 •288 -•108 -•146 -•165	1.117	-•424 1•077 •849 •712	393 .867 .784 .654			125 068 .021 126	130 021 105 266	088 183 273 340 273	387 244 113	444 463 429 412	-•468 -•461 -•451 -•427		380	

Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E M = 1.61

R = 4.2 ×106

+	1		T	Upper			_				,				e at S	Station			1
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = -1	.2	8 = -									
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 151 • 336 • 248 • 243 • 235 • 226 • 236 • 218 • 020 • 158 • 198	• 242 • 347 • 256 • 232 • 234 • 284 • 313 • 148 • 159 • 145	005 •375 •248 •232 •441 •185 •114 •066	124 .373 .489 .336 088 122 145	•979 •896 •991 •801 •539	-•411 •941 •733 •588	392 .733 .645 .573			-•130 -•103 -•024 -•145	122 077 145 278	240 381 316	-•388 -•259 -•168 -•153	468 434 411	461	-•411	-•377		1
								α = -1	2 °	8 = .	20					39			L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 1	• 160 • 340 • 250 • 252 • 241 • 234 • 247 • 229 • 016 • 106 • 133	• 257 • 352 • 261 • 240 • 244 • 284 • 269 • 241 • 129 • 147	•381 •249 •214	120 .381 .493 .374 019 119	.864 .827 .785 .699 .419	- · 385 · 831 · 670 · 453	-•373 •677 •419 •485			- · 289 - · 123 - · 127 - · 161 - · 131 - · 132 - · 077 - · 172 - · 127 - · 140	150 092	088 092 263 356 292	269	- • 441 - • 466 - • 423 - • 411	470 460 430 412		-4372		1 1
								a = -1	2 0	8=.	-15								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 1	• 157 • 338 • 246 • 254 • 244 • 242 • 247 • 233 • 028 • 077 • 077	• 243 • 350 • 266 • 243 • 239 • 286 • 244 • 091 • 111 • 122	.003 .388 .256 .228 .371 .153 .114 .107	-•109 •379 •447 •390 •037 -•070 -•102	.809 .766 .604 .555 .328	344 .721 .608 .330	357 .632 .277 .373			113 156 115 133 091	091 113 267 288	140 147 261 328 270	322 240	-•442 -•455 -•403	427	399 366	356		111
	- 16							a = -1	2 0	8 = .	-10								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 1	• 157 • 328 • 239 • 250 • 236 • 231 • 253 • 227 • 034 • 068 • 054	• 243 • 343 • 260 • 229 • 232 • 284 • 237 • 062 • 073 • 080	-002 •378 •243 •225 •314 •100 •096 •088	-•118 •368 •411 •371 •100 •000 -•052	•739 •669 •454 •463 •222	302 .594 .505 .216	335 .562 .155 .216			119 148 126 142 116	141 114	198 227 303 308	319	445 448 382 414	469 468 433 391	403 374	-•352		1 1 1
								a = -1	2	8 = .	-05	1		1	1				
1 2 3 4 5 6 7 8 9	• 156 • 332 • 245 • 252 • 243 • 234 • 245 • 225 • 031 • 073 • 033	• 245 • 358 • 262 • 238 • 238 • 286 • 235 • 037 • 053 • 056	-002 -380 -244 -247 -275 -065 -062 -065	-•118 •384 •339 •318 •094 •095 -•013	•604 •498 •428 •377 •114	222 .478 .394 .113	288 .484 .060 .107			274 121 122 159 122 137 127	191 140 165 144 267	453 379 191 203 174 284 290 273	335 323	434 427 351 383	464 462 450 402	- • 434 - • 403	-•379		1 1

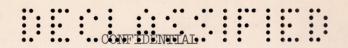


Table 8 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control Configuration E M = 1.61 $R = 4.2 \times 10^6$

						guratio				= 1.61				4.2 × 10					_
rif				1	Surfac					-			_ower		e at S	7	8	9	Orif
ŏ		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6		0	9	L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	 163 337 248 256 235 234 245 224 038 074 022 	• 252 • 351 • 259 • 243 • 237 • 288 • 242 • 025 • 032 • 037	• 004 • 378 • 247 • 262 • 239 • 033 • 037 • 038	-•113 •384 •274 •254 •057 •055 •049	•341 •295 •269	145 .389 .297 .036	203 .402 011 .033	a = *		8 =274119113147119131127246156184	143 163 129 263 245	183 145 271 270		415 401 321 341	417		-•415		1 1
								a = -	12 0	8 =	03	777.5							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 158 • 338 • 253 • 248 • 236 • 236 • 246 • 054 • 078 • 033	• 256 • 359 • 267 • 243 • 243 • 302 • 243 • 018 • 023 • 025	*011 *381 *265 *254 *224 *019 *010 *019	-•111 •388 •238 •201 •036 •018 •018	•348	-•104 •347 •254 -•002	176 .346 031 .003			-•118 -•154 -•122 -•133 -•119	140 158	212 152 156 272 264	-•313 -•348 -•320 -•253	407 407 302 354			-0396		10
_								a = -:	5	8=.	-30			1					
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 082 • 408 • 327 • 323 • 308 • 327 • 350 • 359 • 293 • 346 • 352	•184 •414 •336 •309 •340 •399 •520 •239 •261 •319	097 .436 .352 .551 .566 .248 .186	.646	1.078	-•445 1•138 •972 •806	376 .936 .872 .710			127 053 058	072 073 129 279 290	252 349 325 269	-•420 -•392 -•337 -•261	460 447 444	447 436	420	-•369		1 1
								α =	5	8 = .	-25								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 062 • 398 • 314 • 309 • 282 • 310 • 344 • 323 • 163 • 297 • 304	•166 •411 •318 •295 •323 •382 •480 •216 •215 •216	-•114 •422 •338 •435 •540 •237 •172 •137	196 .410 .623 .489 019 073 103	1.063 .991 1.031 .872 .684	1.039 .823 .698	375 .831 .755 .633			369 155 157 177 154 127	343 104 123 140 299 311	303 280 320 352 261	-•421 -•414 -•387 -•301	447 457 447 441	437	-•421 -•401	-•371		34 4 5 6 7 8 9 10
								a = -3	5	8 = .	-20								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 073 • 404 • 328 • 319 • 303 • 319 • 358 • 326 • 126 • 248 • 285	• 184 • 427 • 336 • 313 • 339 • 404 • 460 • 204 • 216 • 207	096 .439 .357 .395 .542 .240 .196 .172	183 .448 .635 .531 .053 074	•972 •904 •841 •761 •527	428 .931 .718 .576	385 .704 .622 .555			-*376 -*167 -*169 -*190 -*161 -*151	341 097 090 136 301	165 189 325 391 316	-•428 -•392 -•366 -•320	445 455 433 410	-•457 -•446 -•433 -•413	-•407 -•391	363		10

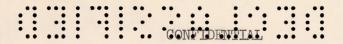


Table 8 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Jpper	Surface	e at S	Station						I	_ower	Surface	e at S	Station			14
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9			2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
								a = -	15	8	= -	-15								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 074 • 407 • 325 • 319 • 307 • 323 • 359 • 325 • 101 • 194 • 223	• 190 • 425 • 333 • 311 • 337 • 408 • 407 • 178 • 180 • 180	-•095 •434 •356 •374 •500 •218 •176 •178	184 .440 .573 .533 .185 018 054	.889 .842 .651 .675 .411	392 .810 .666 .441	375 .660 .433 .479	•		1 1 1	.47 .55 .74 .54 .61 .06 .96		333	371 343	428 438 438 414 390 381	394	400 378	-•345		1 1 1
								a = -	15 °	8	= -	-10								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.074 .399 .317 .313 .303 .318 .358 .322 .108 .169 .158	• 184 • 419 • 323 • 316 • 336 • 379 • 378 • 144 • 151 • 156	096 .434 .353 .377 .444 .182 .165 .172	185 .434 .532 .522 .215 .066 007	•800 •750 •549 •587 •315	362 .688 .594 .306	373 .605 .258 .358			1 1 1	52 56 76 52 59 44 38 72	098 121		390 309	445 431 400 381			349		10
								a = -	15 °	8	= .	-05							7.7	
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 075 • 408 • 323 • 316 • 301 • 327 • 364 • 325 • 109 • 149 • 121	• 176 • 420 • 332 • 308 • 338 • 402 • 357 • 123 • 129 • 133	099 .432 .353 .390 .397 .145 .150	183 .435 .448 .439 .178 .190	•715 •634 •566 •500 •196	324 .582 .493 .202	364 .542 .154 .218			1 1 1 1	50 56 76 52 60 49 65 85		362 352 302	394 385	447 417 379 375	-•467 -•453 -•428 -•405	-•426 -•385	-•358		111
								a = -	15 °	8	=	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.064 .391 .310 .311 .294 .318 .349 .328 .079 .139 .089	•172 •410 •319 •306 •326 •339 •089 •095 •096	-•108 •424 •352 •382 •345 •097 •097	-•194 •424 •364 •348 •137 •122 •119	•459 •432 •389 •377 •110	249 .473 .393 .106	313 .473 .065 .110				54 79 56 69 56 71 82	102 154	367	339 361 353	425 394 324 370	433		408		1 1
								a = _	15	1) =	03								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 075 • 399 • 331 • 322 • 310 • 328 • 359 • 345 • 109 • 140 • 085	• 178 • 422 • 330 • 306 • 337 • 422 • 342 • 090 • 093 • 092	097 .428 .392 .381 .319 .083 .079 .074	185 .435 .316 .296 .112 .084	•371 •336 •297 •053 1•765	360 .424 .347 .060	302 .427 .028 .068			1 1	51 55 76 57 67 58 72 85	105 157	347 367 307	339	401 405 340 373	425		409		1 1

Table 9 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-				Upper	Surfac	e at S	station						Lower	Surfac	e at S	-		9
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	-1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	00 °	8 = 9	-20 °		lymbra)					
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 382 • 048 • 011 • 020 • 006 • 005 • 024 • 001 • 141 • 067 • 127	• 355 • 030 • 021 - • 003 • 000 • 040 • 006 - • 087 - • 087	•273 •017 -•019 -•013 •101 -•077 -•087 -•112	•271 •011 •147 -•017 -•235 -•248 -•211	•413 •370 •280 •185 •024	-•118 •470 •317 •045	233 .476 .042 .070			.070 .031 .029 .002 .013 .028 .010 127 070	.020 .035 152 168 183	013 .018 071 227	200 197	127 181 041		393 428	408	11
								a =	00 °	8 =	-10							
10	• 390 • 057 • 018 • 024 • 014 • 003 • 026 • 004 • • 134 • • 071 • • 138	• 363 • 040 • 022 • 002 • 002 • 047 • 011 -• 124 -• 122 -• 118	•277 •023 •015 •007 •048 ••117 -•112 -•121	•270 •016 •072 •035 ••160 ••183 ••171	•204 •248 •080 •058 -•089	•105 •247 •135 ••105	.019 .273 109 101	,		• 071 • 032 • 029 • 001 • 015 • 030 • 011 • 134 • - 080 • 142	.049 .020 .020 155 160 163	014 018 030 176 175 171	070 163 200	059 089 054 241	291 135 124 224	-:336 -:378	389	1 1
								a =	00 °	8 = .	-04							
10	. 392 . 058 . 018 . 026 . 016 . 002 . 025 . 010 134 072 145	*361 *038 *027 *004 *004 *022 -*132 -*131 -*128	•282 •026 •010 •013 •027 •128 •127 -•134	•284 •024 •031 •021 -•145 -•132 -•150	•109 •092 •036 •020 ••137	•234 •141 •059 ••157				.076 .033 .034 .007 .021 .029 .013 131 074	.059 .022 .018 147	013 022 009 158 158	042 173 167	017 050 045 186	086 072 065 207		387	1 1
								a =	00 0	8 =	00							-
1 2 3 4 5 6 7 8 9	• 395 • 058 • 020 • 027 • 018 • 001 • 025 • 011 • 130 • 069 • 144	•362 •037 •026 •003 •004 •048 •020 -•134 -•140	•282 •027 •001 •011 •142 •143 •147	• 285 • 026 • 018 • 005 • 150 • • 141 • • 143	008	•303 •045 •011 ••188	•262 •059 ••217 -•210			.079 .037 .037 .007 .022 .029 .013 134 072	.013 .060 .022 .021 137 136	011 013 .007 144 143	016 151 147	.018 015 013 155	012 017 189	008 225	285	1 1
Н								a =	00	8 =	10							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 398 • 065 • 023 • 029 • 021 • 008 • 015 • 121 • 068 • 137	• 367 • 044 • 031 • 010 • 010 • 057 • 023 • 147 • 157 • 158		058 047 155	065 038 069 041	213				.080 .041 .041 .009 .025 .030 .016	.015 .061 .024 .024 117 108	011 .001 .056 105 104 110	*026 -*148 -*177 -*162	.060	• 163 • 125 • • 085	• 244 -• 077	057	1

Table 9 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=			_	1			Station						_ower :	Surruce	ul 3	idilon			+
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	00 °	8 =	20								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	*393 *059 *021 *024 *015 *001 *022 *008 -*121 -*063 -*127	• 360 • 037 • 026 • 004 • 002 • 051 • 031 • • 149 • • 173 • • 186	•278 •027 -•007 •018 -•073 -•221 -•215 -•216	•026 -•041 -•157 -•185 -•188	119 171	321	090 364 415 374			• 079 • 036 • 038 • 008 • 025 • 028 • 008 - 134 - • 077 - • 105	•012 •058 •019 •020 ••093 ••077	014 021 .110 071 075	030 225 271 206	• 414 • 353 • 259 • 167 • 036 • 059	• 454 • 357 • 299 • 059	.438 .067	•172		
								a =	00°	8 =	29								1
	.395 .065 .024 .022 .015 .004 .022 .012 099 038 107	.365 .040 .028 .005 .004 .054 .063 149 185	•280 •026 -•010 •102 -•099 -•265 -•267 -•263	•399 -•324 -•290 -•199	-•341 -•193 -•243 -•208 -•377	381	238 410 450 400			*075 *037 *039 *006 *021 *025 *002 -135 -062	.011 .056 .020 .030 056 043	018 029 .157 036	-0274	.647 .646 .539 .315 .173 .199	•644 •554 •500 •240	.609 .245	. 435		
_								a =	06.	8 =	-04								1
3 4 5 6 7 8 9 0	062 044 063	•115 -•268 -•067 -•085 -•038 -•049 -•189 -•194 -•191	-•111 -•089 -•073	360 171 148 236 218	303 162	140	•228 ••176 ••341 ••330			• 209 • 147 • 149 • 123 • 117 • 131 • 118 • • 041 • • 008 • • 067	•150 •168 •135 •125 •069	•116 •103 •095 -•078 -•085	*066 -*080 -*099 -*098	•170 •117 •068 •062 -•121 -•131	•143 •091 •066 -•106		164		
								α =	06	8 =	00								
3 4 5 6 7 8 9 0	061 051 083 065 049 066 194	040	111 100	139 231 221	269 166 121		288			• 204 • 144 • 144 • 122 • 117 • 131 • 114 • 045 • 013 • 072		•114 •102 •114 -•062 -•066	067	.215 .167 .114 .105 068 054	•209 •150 •118 -•076	•202 -•103	106		
1								a =	06	8 =	10								1
3 4 5 6 7 3 9 0	062 054 084 067 051 063	088 036 068	-•111 -•112 -•110 -•239 -•234	361 087 142 238 234	347 208	308	422 433			. 202 . 141 . 141 . 121 . 114 . 124 . 102 056	•106 -•044	•112 •073 •172 -•015 -•014	•175 -•036 -•083 -•129	. 446 . 446 . 269 . 233 . 049 . 053	•402 •329 •278 •044	• 387 • 034	•111		

Table 9 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4-				Upper	Surfac	e at s	Station						l	_ower S	Surface	at S	tation			1:=
ŏ	1.	2	3	4	5	6	7	8	9		1	2	3	4	5	6	7	8	9	Ö
								a =	06 °	8	=	20 0								
3 4 5 6 7 8 9	069 059 088 072 055 059 158	269 073 092 092 005 041 209 241 257	335 089 084 200 289 269 246	354 294 289 218 204	396 403 236 132 351	441 359 429	437 419				203 137 137 115 111 123 096 051 022 052	•146 •162 •124 •101 ••012 •015 •024	•108 •062 •241 •046	•157 -•084 -•211 -•163	.665 .523 .512 .402 .201 .202	•603 •546 •481 •201		• 346		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11



Table 10 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			-
Ö		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	00 °	8 =	00 °					The same			
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 349 • 066 • 034 • 037 • 031 • 025 • 009 • • 121 • 071 • • 122	• 315 • 044 • 018 • 016 • 002 • 065 • 029 • 135 • 137 • 220	001 018	.081 .017 .014 140 138	.006	•034 •001 -•170	•053			.076 .036 .030 .010 .027 .013 .020 118 081	.014 .002 .036 .031 133 131	-008 -001 -021 -018 -0131 -0118	.010 .020 140 138	.012 .005	.008 130 148 160				
								a =	00 °	8 =	10 0								1
8 9 .	• 347 • 066 • 034 • 041 • 032 • 025 • 019 • • 126 • 074 • 126	• 315 • 045 • 018 • 016 • 009 • 076 • 031 • • 151 • • 165 • 213			013	094 084 061 195	114	274		• 074 • 035 • 036 • 010 • 025 • 045 • 023 • 124 • - 084	*014 *031 *026 *030			.057		•201 -•072 -•067	-•133		
								a = 0	00 °	8 =	20 0								1
0 -	.345 .066 .034 .043 .031 .023 .036	•051 •064	•312 •039 •203 •097 •009 •039 •186 •186	153 199 189	140 018 077	199	249	-•326		• 073 • 035 • 039 • 009 • 027 • 027 • 049 - 102 - 070 - 096	.014 .012 .049 .023 084 058	065 065	•011 •123 -•041 -•200 -•247 -•190	• 251 • 308 • 255 • 178 • 051 • 027	• 344 • 078 • 067	•409 •130 •132	•110		
_								a = 0	00 0	8 =	30								
0 -	• 342 • 062 • 030 • 039 • 027 • 017 • 169 • 189 • 124 • 086	•041	•308 •035 •095 •010 •005 •098 •234 •237 •241	•401 -•322	029 289 102 161 239 320	331	-•195 -•334 -•377 -•348	-•358		*069 *031 *035 *003 *021 *007 *012 -112 -015 -012	.009 001 .040 .076 024 020	016 .200 016	•203 -•189 -•284 -•313	• 545 • 638 • 544 • 389 • 258 • 205	.640 .622 .264 .334 .315	•570 •435 •421	•432		1111
1								a = 0)3	8 =	00 °								L
2 - 3 5 7 3	• 339 • 018 • 023 • 012 • 032 • 026 • 039 • 163 • 109 • 150	-•042 -•070 •009 -•017	119	•307 -•194 -•085 -•053 -•189 -•187 -•184	042 153 104 248	•159 -•335 -•202 -•186 -•292 -•303	•180 -•347 -•382 -•374	-•396		*146 *091 *086 *065 *073 *065 *065 -088 -063 -109	-•103 -•096	.068	• 222 • 059 • 058 • 085 • 093 • • 086	·101	•202 •158 -•022 -•037 -•065	•212 -•037 -•047	-•070		



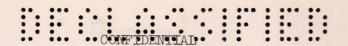


Table 10 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at	Station						_ower	Surfac	e at S	Station		
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	06 °	8 =	-30 °		Tille					
3 4 5 6 7 8 9	• 315 • 072 • 055 • 037 • 072 • 061 • 054 • 164 • 080 • 077	236 091 087 085 023 031 128 135	091 101 078 .016 151 155	399 305 221 317 339	•727 •319 ••092 •122 ••003	•335 •258 •276 •084	-•139 •447 •072 •057	•103		.207 .141 .142 .116 .123 .171 .016 097 018	•119 •174 -•074 -•117	•447 •051 •180 •084 -•123 -•154	222	128 090 212 320	240 277 265 224 261	319	-•327	
								a = (06 °	8 =	-20 0							
3 4 5 6 7 8 9	• 317 • 070 • 052 • 036 • 069 • 060 • 035 • 181 • 105 • 127	088 084 074	-•124 -•078 -•043	376 298 142 279	•307 •090 -•177 -•026 -•161	122	•160	-•178		*209 *144 *145 *116 *130 *073 *088 -042 -018 -057	•131 -•089 -•096	•220 •107 •111 •091 -•111 -•130	•192 •131 -•087 -•135 -•128 -•121	.018 002 086 239		- 4215	-•252	
_								a = 0	06 °	8 = -	-10 °		Ties					
2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 319 • 068 • 050 • 035 • 066 • 059 • 037 • 187 • 115 • 151	086 081 070	316 097 116 093	349 226 131 244	•336 -•072 -•085 -•170 -•081 -•249 -•252	214 220 244	160 335	309		•210 •145 •148 •117 •133 •087 •126 ••029 ••012 ••056	•235 •118 •087 •186 •126 ••073 ••071 ••073	•099 -•082 -•096	.015	.091 .046 107	•128 •103 -•039 -•035 -•084	071	105	
								α = 0	06 °	8 =	00 0							
2 3 4 5 6 7 8 9 - 10		081 078 101 020	104	212 134 212 217	246 094 194 141 295	366	381	-•374		• 208 • 144 • 149 • 117 • 134 • 127 • 027 • 0041 • 027 • 072	•231 •113 •122 •172 •118 -•055 -•046 -•042	•141	•299 •144 •136 -•024 -•034 -•026	• 482 • 333 • 269 • 224 • 057 • 037	• 352 • 309 • 087 • 095 • 058	•348 •113 •099	.099	
_								a = 0	16	8 =	10 °							
2 - 3 - 4 - 5 - 6 - 7 - 8 - 9 - 10 -		095 023 032 212	•163 -•304 -•157 -•114 -•083 -•109 -•214 -•205 -•205	094 240	262 094 181 137 280	324	400 426	386		.207 .142 .148 .115 .130 .148 .127 045 032	•233 •115 •148 •153 •122 -•025 -•005 -•006	•241 •216 •109 •053 •201 •011 •020 •004	• 222 • 226 • 202 • 009 • • 094 • • 120	. 462 . 427 . 307 . 278 . 098 . 048	•403 •360 •100 •104 •089	•393 •138 •136	•129	- 1



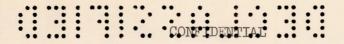


Table 10 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=			1	Upper	Surfac	e at S	Station					l	ower	Surface	e at S	Station		
5 1		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = (06 °	8 =	20 °							
20 30 40 50 60	052 037 066 062 029 248 136	• 135 • 231 • 088 • 084 • 053 • 090 • 006 • 188 • 232 • 219	•162 •315 •192 •183 •102 •164 •272 •272 •252	•333 •176 •168 •282 -262 -220 -162		415 393 404	254 414 426 390	362		•206 •142 •149 •114 •129 •115 •139 •021 •006 •010	•232 •112 •112 •176 •143 •021 •056 •060	•237 •169 •147 •068 •284 •074 •036 •002	•276 •308 •161 -•045 -•210 -•204	.642 .661 .627 .516 .307 .232	•658 •642 •283 •351 •319	•543 •431 •410	•427	
									06 0	8 =	30 0							
20 30 40 50 60	055 039 069 066 151 156	086 014 .043 021	•158 •320 •074 •010 •098 •270 •358 •240 •245	-•134 •555 -•354 -•341	411 158 293 266 385	- · 432 - · 439 - · 423 - · 399	412	339		.203 .139 .147 .110 .126 .110 010 .127 .162	•230 •109 •107 •151 •268 •094 •091 •065	•235 •161 •116 •231 •365 •093 •015 -•010	•254 •426 •099 -•220 -•251 -•243	.881 .898 .945 .748 .548 .404	.881 .887 .481 .583 .519	•729 •699 •622	.612	
								a =	09 °	8 =	00 °							
1 - 2 2 - 1 3 - 0 4 - 0 0 5 5 - 0 1 6 6 7 - 0 1 8 9 - 0 2 0 - 0 1 1 - 0 1	088 073 109 094 130 214	168 059 089	•073 -408 -165 -131 -185 -122 -233 -220 -236	246 307 267	161 328 256 319	408 376 401		418		•276 •202 •205 •182 •187 •158 •178 •000 -001		•226	•435 •192 •205 •030 •027 •024	.370 .280 .250 .220 .037	.298	•344 •079 •080	•051	
								a =	12 °	8 =	-30							
2 - · 2 3 - · 1 4 - · 1 5 - · 1 6 - · 1	118 109 140 128 129 219 123	207 195 179 142	034 456 331 2241 166 136 277 290 289	473 357 372 339	•074 •679 •355 -•274 -•268 -•301 -•280	•168 •048 -•067 -•231	011 .224 139 187	-•127		• 354 • 269 • 258 • 249 • 258 • 167 • 223 • 084 • 065 • 053	•387 •262 •337 •331 •247 ••005 •004 ••015	•212 -•059 -•093	•378 •425 -•106 -•147 -•120 -•116	017 003 195 314		237	293	
								a =	12 0	8 =	-20 °							
2 - · 2 3 - · 1 4 - · 1 5 - · 1 6 - · 1 7 - · 1 8	119 110 141 128 116	.032 429 208 197 168 155 092 206 222 .247	454 333 247 177 160 273 294	464 318 316 278	•285	114 160 236 354	095 316	-•313		• 353 • 268 • 258 • 248 • 274 • 173 • 265 • 076 • 061	•385 •261 •222 •332 •231 •028 •022 •006	.280 .282 .261 .195 045 055	•376 •020 ••067 ••105	.064 068	•089 -•065 -•059	102	179	



Table 10 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

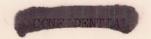
=			T	T .	Surfac	1							Lower			tation			1:
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = :	12	8 =	-10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	. 243 272 116 107 138 126 127 244 157 157		439 336 225 184 203 277	446 436 272 312 267	-•154 -•356 -•287	362 361 397	•059 •396 •407 -390	-•386		. 35 . 27 . 25 . 28 . 28 . 21 . 28 . 08 . 06	0 9 • 273 1 • 222 0 • 338 1 • 250 4 • 030 5 • 031 6 • 023	•339 •307 •248 •199 ••009 -•007 -•011	•549 •229 •133 •003 -•043 -•055		•032	•280 •023 •027	014		
								α = 3	12 °	8 =	00 0								_
3 4 5 6 7 8 9 0		.035 376 201 189 208 127 103 246 268 .269	034 417 355 205 131 163 280 270 264	•101 -•431 -•427 -•316 -•325 -•327 -•303	053 291 255 263	.034 112 181 208 305 270	•047 -•112 -•257 -•231	226		. 34 . 26 . 25 . 24 . 27 . 21 . 24 . 04	5	.289 .264 .200 .274 .052	.494 .284 .295 .086 .078	•191 •276 •228 •157 ••069 ••077	•283 •265 •012 •024 •005	•243 •009 •026	046		111
								a = 1	.2 °	8 =	10 °			1					L
4567890	.239 273 122 112 143 111 137 273 152 186	•031 -•406 -•208 -•176 -•175 -•099 -•048 -•259 -•283 •243	036 425 299 219 158 246 220 285 297	•027 -•415 -•432 -•312 -•322 -•305 -•307	252 145 346 315 336	203 293 331 337 356 320		298		. 34 . 26 . 25 . 24 . 25 . 05 . 05	.258 .279 .299 .256 .083 .107 .105	.369	•379 •391 •389 •149 •005 -•057	.490 .606 .514 .477 .244 .161	•549 •536 •212 •257 •230	•457 •310 •315	•305		1
								a = 1	2 °	8 =	20 0								
23456789	• 239 • 276 • 121 • 112 • 143 • 129 • 035 • 272 • 159 • 172	.031 422 208 187 014 095 111 214 243 .227	037 428 198 232 190 233 367 299 198	• 124 • • 312 • • 352 • • 345 • • 299 • • 220 • • 169		407	298 353 358 340	319		• 34 • 26 • 25 • 24 • 24 • 21 • 26 • 08 • 15 • 21	.257 .240 .305 .333 .152 .177 .159	•394 •307 •280 •243 •453 •182 •136 •099	• 459 • 529 • 395 • 055 -• 122 -• 140	• 771 • 904 • 832 • 714 • 483 • 343	•779 •790 •384 •494 •440	•618 •589 •535	•521		1 1
1								a = 1	2	8 =	30								
3 4 5 6 7 8 9 0		*029 -*427 -*195 -*136 -*037 *024 -*093 -*266 -*300 *236	037 368 212 125 186 311 394 261	052 172 .469 419 360 226	183 419 387 407		351 365 368 353	335		. 34 . 26 . 25 . 24 . 21 . 26 . 21 . 31 . 31	.255 .237 .286 .428 .203 .211	•393 •303 •253 •462 •498 •198 •147 •105		1.113 1.192 1.206 .969 .752 .549		•870 •857 •733	•681		1 1

NACA RM L55L05

Table 10 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4			1	Jpper	Surface	e at S	Station					L	ower S	urface	at St	tation			4
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	10
		gran.						a =	15 °	8 =	00 °					/PE		TIF a	
3 4 5 6 7 8 9	357 150 142 173 155 181	441 327 299 198 113 116 245 270 278	433 398 366 264 354 358 352	451 435 323 370 348 256	067 100 342 316 329	185 241 277 356	305 294			.423 .335 .320 .318 .403 .332 .348 .119 .115	• 452 • 373 • 354 • 418 • 340 • 119 • 134 • 122	.450 .375 .370 .356 .384 .135 .137	•374 •419 •163 •161	• 289 • 394 • 345 • 335 • 042 • 035	• 426 • 416 • 128 • 114 • 105		•129		1 2 3 4 5 6 7 8 9



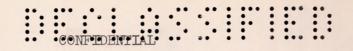


Table 11 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control Configuration E2 M = 1.61 $R = \frac{4.2}{4.2} \times 10^6$

4				Upper	Surface	e at S	Station						Lower	Surface	e at S		1		Ori f
O	-	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	jè
							7	a =	00	8 =									
10	• 387 • 059 • 026 • 030 • 007 • 012 • 029 • 057 -• 091 -• 048 -• 146	*342 *037 *016 *002 -001 *109 *021 -163 -163 -*128		•521 -•012 -•017 -•089 -•056	•805 •771 •777 •651 •252	• 261 • 790 • 605 1 • 754	351 .661 .202 .333			.076 .043 .037 .005 .033 .020 .066 072 046	•029 •089 •035 ••137	.084 004 012 172 171	065 180 161 163	359 271 281 375	422	406 1.753	360		1 1 1
								α =	00	8 = .	-20								
	.392 .064 .030 .032 .012 .017 .035 .061 086 042	• 349 • 038 • 024 • 011 • 007 • 116 • 027 • 155 • • 151	•286 •029 •092 ••001 ••025 ••176 ••133 ••097	003 057 127 078	•465 •429 •430 •405 •072	•432 •504 •411 1•752				.074 .033 .031 003 .028 .016 .056 080	•080 •018 -•154 -•154	.082 013 015 177 179	064 181 171 166	188 182 165 277	351 353	382 1.746	377		111
								a =	00	8 =	-10	1		1					_
0	• 395 • 067 • 030 • 034 • 016 • 021 • 041 • 065 • 081 • 039 • 137	• 353 • 043 • 026 • 010 • 007 • 119 • 029 • 152 • 157 • 152	•288 •031 •092 -•002 -•026 -•180 -•172 -•143	154	•212 •193 •212 •197 ••041	•582 •269 •218 1•752	•051 •340 •100 ••054			• 082 • 046 • 039 • 013 • 030 • 017 • 064 - 078 - 048	•084 •031 -•137	.049 .014 .087 005 008 163 171	049 166 154	095 087 200	208	282 1.755	323		1
,								a =	00	8 =	00								_
6 7 8 9 0	002 .003 .023 .047 101	.336 .030 .011 003 007 .105 .012 168 170	•275 •021 •085 •013 •037 •187 •185 ••179	•253 •525 ••013 ••068 ••167 ••132 ••138	•034 •021 •018	1.728 .029 .031 1.746	•295 •063 •116 •178			.072 .035 .027 005 .014 .010 .054 089 062	•017 •086 •022	015 022 173 172	064 176 150	019 .014 137	005	•011 1•740	231		111
								a = (00	8 =	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	.390 .062 .027 .031 .014 .009 .034 .063 -083 -047 -139	• 346 • 042 • 024 • 011 • 005 • 117 • 025 • 152 • 156 • 148	.282 .030 .098 002 027 178 183 179	056	068 097 072 070 216	093	072			.074 .041 .038 003 .019 .013 .057 082	.018 .018 .082 .019	•072 -•010 -•017 -•174 -•172	065 158 126	•211 •178 •167 •193 -•032 -•025	•245 •225 •192 ••060	• 299 1 • 743	023		1111

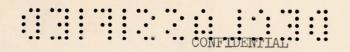


Table 11 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

=							Station						_	Surface				
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
0	.388 .055 .025 .029 .011 .000 .030 .059 089	•112 •020 -•158	•095 ••006 ••029	-528 002 063 185 155	167 167	347 278 1.751	106 358 157 382		00	8 = .072 .042 .042 .001 .034 .017 .058 .078	.027 .036 .086 .029 145	.078 006 012 172 134	056 131 086 089	.419 .096	•403	1.752	• 235	
	146							α =	00°	8 =	30							
	.392 .061 .032 .033 .014 .009 .035 .065 084 051		•033 •100 -•001 -•024	•536 -•002 -•068 -•191 -•157	369 337 245 242 354	406 365	400			.065 .035 .044 003 .022 .010 .055 093 049	.023 .078 .025 143	.065 011 015 140 093 044	036 093 069	.642		.634 1.742	•513	
1								α =	06 °	8=	-30							
2 3 4 5 6 7 8 9 0	-•047 -•083 -•074 -•047	002 107		160 272 097 178 165	•526 •466 •537 •388 •055	•194 •595 •405 1•747	-•215 •553 •042 •124			• 027	•162 •138 •252 •159 •034 ••024 ••049	•290 •164 •089 -•090 -•098	•055 -•094 -•089 -•101	179 173 186	318 333 358 333	-•350 1•745	371	
1								α =	06 0	8 = -	20				-			
23455678	*337 *084 *061 *046 *079 *066 *046 *043 *167 *133 *224	.088 261 074 085 083 .003 105 271 285 290	•142 -•323 -•056 -•200 -•227 -•192 -•170 -•165	263	•232 •213 •303 •174 ••067	•230 •356 •215 1•757	021 .373 .030 037			• 217 • 152 • 156 • 120 • 141 • 137 • 261 • 048 • 047 • 022	•169 •148 •260 •176 -•020 -•016 -•034	•113 -•077 -•083	*065 088 080 089	118 081 099 201	236 227 229 229	263 1.753	~.338	
1								a =	06	8 = -	10							
	• 349 • 071 • 052 • 039 • 069 • 059 • 038 • 034 • 159 • 127 • 206	• 009 -• 096	313 052 197 228	008 150 259 106 187 157	*034 *052 *116 *033 -*136	•247 •114 •073 1•764	•250 •131 •078 ••122			.224 .164 .169 .127 .152 .146 .276 .049 .052	•176 •148 •268 •183	.266 .175 .306 .187 .113 073 077	.084	066 068 .018 .012 138 134	007	053 1.754	269	



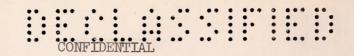


Table 11 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E2 M = 1.61

R = 4.2×106

4 1				1,	_	T	Station					_	_	Surfac		Station		
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	06	8 =	00							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11			327 064 208 238 201 201			106	•177 -•312 -•286 -•288			*207 *152 *158 *114 *135 *132 *256 *040 *046	•173 •129 •254 •171 ••027 ••023	•295 •177 •108 -•086 -•091 -•078	089	•103 •072 •171 •169 •-025 •-005	•213 •154 ••042	1.748		
								α =	06°	8 =	10							
3 4 5 6 7 8 9 0	• 338 • 083 • 064 • 050 • 082 • 075 • 054 • 045 • 169 • 147 • 217	263 079 088 090 001 108 269	328 063 207 233 201 205	262 112 204 194	288 155 153 197 298	343	316 361			• 220 • 159 • 167 • 122 • 139 • 135 • 259 • 044 • 046	•168 •144 •263 •169 -•024 -•020 -•034	•307 •183 •109 -•079 -•078	034	•381 •118	• 454 • 373 • 082	1.750		
								a =	06	8 =	20							
3 4 5 6 7 8 9 0	• 342 -• 082 -• 064 -• 078 -• 072 -• 048 -• 044 -• 166 -• 144 -• 215	•081 -•257 -•077 -•086 -•089 •003 -•105 -•268 -•289 -•294	325 062 205 230		247	361	- • 252 - • 399 - • 333 - • 393			• 215 • 153 • 163 • 113 • 140 • 135 • 257 • 038 • 043 • 034	•161 •140 •259 •168 ••026 ••022 ••037	•251 •165 •301 •177 •108 ••083 ••037 •006	*064 -*018 *011 *012		•714 •661 •560 •282	•596 1•748	•478	
_	•							a =	06	8 =	30							
3 4 5 6 7 8 9 0	• 335 • 086 • 069 • 051 • 086 • 081 • 055 • 048 • 174 • 151 • 220	• 074 -• 266 -• 083 -• 092 -• 095 -• 002 -• 113 -• 274 -• 297 -• 266	•139 ••333 ••072 ••213 ••242 ••213 ••214 ••215	154 266 121 204	400 373 362 356 365	426 371	328 363 335 356			• 218 • 154 • 165 • 122 • 146 • 137 • 259 • 045 • 051	•165 •142 •259 •173 ••024 •049 •061	• 250 • 171 • 305 • 177 • 108 • 018 • 015 • 037	*175 *016 *035 *033	• 983 • 951 • 938 • 831 • 521 • 482	.873 .856 .671 .567	•711 1•754	•673	
1								a =	12	8 = _	30							
2	- 288 - 130 - 106 - 154 - 133 - 124 - 096 - 210	-•181 -•169 -•182 -•109 -•177 -•307	-•464 -•201 -•271 -•335	435	*393 *174 *290 *239 -*057	•191 •400 •260 1•750	-•117 •422 -•059 •004			. 351 . 272 . 270 . 244 . 246 . 418 . 366 . 109 . 089	• 286 • 267 • 388 • 350 • 078 • 065 • 039	•400 •302 •463 •314 •239 •038 •038	•006	109	253 279 298 264	320 1.748	355	

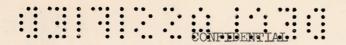


Table 11 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-					Surface									Surface		tation			9:40
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	12	8 = -	20								
3 4 5 6 7 8 9	• 210 • 288 • 128 • 108 • 157 • 138 • 127 • 101 • 209 • 180 • 251	116 428 185 174 188 114 183 316 334 341	030 469 205 277 341 410 380 319	244	.086 039 .105 .063 156	•198 •135 •086 1•757	•174 •214 ••075 ••153			• 342 • 278 • 275 • 247 • 243 • 414 • 377 • 121 • 094 • 056	• 287 • 266 • 395 • 353 • 082 • 067 • 043	.409 .301 .471 .321 .246 .050 .045	•013	138 032 020 040 174 174	096 052 059 197		287		1111
								α =	12 °	8 = -	10								1
2 3 4 5 6 7 8 9 10	287 128 112	-• 430 -• 185 -• 176 -• 192	468 207 275	253 217	101 111 016 045		045			• 342 • 273 • 278 • 248 • 244 • 417 • 378 • 120 • 091 • 053	• 282 • 266 • 395 • 352 • 083 • 066 • 043	•399 •294 •473 •323 •241 •045 •039 •035	*196 *003 *016 *046	047 008 .100 .082 095 086	.084	•142 1•748	153		1
-			1					a =	12 °	8 =	00			-					1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	274 121 103 150 134 123 095 207 179	173 171 178 105	460 185 263 333 408	415 448 309	327 168 134 155 296	396 208	363			• 348 • 274 • 272 • 237 • 235 • 399 • 371 • 117 • 088 • 055	• 278 • 251 • 383 • 348 • 079 • 062 • 045	•399 •295 •468 •319 •239 •039 •043	•183 •003 •024 •058	.056	•357 •293 •038	•391 1•750	•096		1
	- 1							a =	12 °	8 =	10								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.220 276 126 108 157 138 128 095 208 185 252	426 178 174 180 107 188 315 335	190 267 337 408 377 269	423 453 314 249 216	373 266 214 235 339	428 350	422			• 337 • 276 • 276 • 235 • 235 • 401 • 372 • 114 • 095 • 046	• 277 • 251 • 384 • 344 • 076 • 059 • 040	• 056	•174 •027 •068 •100	• 485 • 201	•574 •476 •215	1.746			1
								a =	12	8 =	20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	- • 271 - • 119 - • 104 - • 152 - • 130 - • 126 - • 092 - • 203	422 174 169 174 099 182 309 326 335	458 183 262 331 402 373 202	446 306 246 211 087	394 374 282 312 394	430	377 411			.347 .269 .278 .241 .237 .402 .370	• 283 • 254 • 384 • 345 • 082 • 074 • 103	• 465 • 320 • 234 • 101 • 120 • 129	• 239	• 725	•766 •605 •490	1.743			

Table 11 Continued

Configuration E2

M = 1.61

R = 4.2 ×106

=		1	T	_	_	T	Station						_	Surfac				
5	- 1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = -0	06	8 = 9	- 30							
	• 292 • 193 • 126 • 128 • 112 • 106 • 152 • 234 • 018 • 040	• 347 • 201 • 142 • 101 • 110 • 267 • 160 • 055 • 014 • 049	•165 •228 •289 •160 •077 •001 •003 •014	•144 •879 •163 •169 •006 •028 •013	1.029 .988 .970 .835 .470	.081 .898 .678 1.754	354 .714 .251 .499			051 065 036 161	082 057 018 095 254	202	198 197	357	407 429 406		~•384	
_								a = -0	06 °	8 = -	-20							
	• 294 • 192 • 133 • 135 • 119 • 112 • 155 • 235 • 022 • 044	• 357 • 207 • 143 • 110 • 117 • 274 • 160 - • 049 - • 051 - • 051	•169 •228 •292 •167 •079 -•097 -•039 •000	•146 •884 •169 •052 •029 •014 •018	•635 •625 •716 •608 •236	•142 •735 •567 1•754	-•301 •622 •072 •275			035 067 043 056 028	070 046 010	037 200 179 189 193	195 188	287 246 230 329			384	
1								a = -0	6 °	8= .	-10							
	• 296 • 196 • 135 • 133 • 120 • 114 • 155 • 243 • 024 • 044	• 352 • 202 • 149 • 112 • 115 • 271 • 166 - • 049 - • 052 - • 056		•142 •888 •161 •037 -•087 -•028 -•019	•336 •318 •414 •374 •094	•187 •495 •383 1•762	162 .489 019 .081			036 048 027	061 051 003 085 246 261	195 184 190 191	191 188	149 162 175 272	302 313 334 348	354 1.748	-•370	
1								a = -0	06	8 =	00		- 45 C					
		. 353 . 204 . 146 . 112 . 113 . 276 . 163 050 051 056	•170 •232 •287 •161 •077 •103 ••098 ••092	•143 •888 •166 •043 -•096 -•072 -•073	•163 •100 •237 •180 ••013	.076 .257 .223 1.756	.089 .301 .173 011			040 067 045 057 036	071 049 013 095 250 267	045 207 189 190 188	192 181	095 127 155 262	-•304 -•149 -•171 -•325	358 1.754	373	
L					7			a = -0	06	8 =	10							
		*354 *196 *139 *106 *104 *265 *156 051 056 057	•173 •223 •280 •153 •070 -•109 -•106 -•110	•156 •038 -•110	071 053 .040 .001 152	-•118 •004	321			037 073 044 057 031 156	008 090 250 262	036 203 152 189 183	188 175	.035 .053 .071 .016 142 148	•117 •073 •005 -•158	.094 1.743	162	

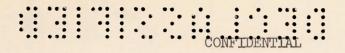


Table 11 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

= }				Upper										Surface					
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = -	06	8 =	20								
	• 308 • 189 • 125 • 125 • 117 • 100 • 152 • 236 • 019 • 033 • 040	• 352 • 195 • 139 • 105 • 106 • 267 • 158 - • 047 - • 052 - • 057	•169 •223 •281 •156 •073 ••108 ••105 ••104	•161 •039 ••105	-•242 -•100 -•070 -•080 -•221	-•270 -•197	•033 •257 •321 •333			035 050 025 154		195 154 189 158	157	•188 -•040	•350 •285 •195 -•051	•347 1•754	•050		
_								a = -(06°	8 =	30								1
	• 306 • 191 • 128 • 129 • 117 • 104 • 156 • 240 • 022 • 034 • 037	• 352 • 198 • 140 • 109 • 106 • 271 • 163 - • 044 - • 051 - • 058	•196 •227 •282 •157 •072 ••110 ••108 ••112	•158 •037 ••112 ••093	337 183 166 162 290	-•353 -•326	348			035 069 046 060 035	044 012 096 257 266 121	044 208 163 191 138	-•091 -•164 -•154 -•166	•407	•600 •525 •426 •101	•533 1•746	•297		
1						200		a = -	12 °	8= .	-30 °								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 174 • 331 • 245 • 254 • 230 • 226 • 421 • 356 • 104 • 112 • 061	• 235 • 345 • 240 • 230 • 224 • 404 • 331 • 080 • 157 • 181	•012 •371 •462 •306 •270 •184 •205 •205	093 1.190 .341 .324 .160 .189 .242	1.188 .528 .728 .718 .668	.000 1.126 .884 1.763	356 .900 .496 .671			094 131 103 120 068 173	156 128 082 163 282 295 295	155 239 304 367 333	211 194	383 354 353 385	-•387 -•382 -•407 -•392		-•348		
_								a = -	12 °	8 = .	-20				-				1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 170 • 335 • 243 • 249 • 228 • 223 • 421 • 355 • 105 • 108 • 038	• 234 • 343 • 235 • 228 • 225 • 402 • 326 • 060 • 053 • 094	*017 *374 *461 *306 *204 *100 *125 *124	-•100 1•190 •340 •234 •088 •125 •174	•711 •807 •862 •752 •405	•037 •818 •632 1•755	341 .669 .293 .428			103 138 099 127 071 178	155	152 240 300 386 350	269 223 202	367 300 305			366		
1						-4/1		a = -	12	8 = .	-10								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	•167 •331 •246 •250 •227 •221 •418 •358 •102 •105 •042	• 233 • 344 • 239 • 232 • 226 • 405 • 326 • 064 • 038 • 026	•017 •374 •459 •311 •205 •053 •077 -•094	1.186 .335 .169 1.725 .017 .058 .107	•376 •388 •587 •467 •192	.066 .626 .485 1.749	243 .559 .141 .201			118 148 119 137 086 199	167	-•162 -•252 -•318 -•398 -•360	281 239	272 218 231 324	367		401		



Table 11 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

1-				Upper	Surfac	e at s	Station						Lower		e at S	Station			4
ŏ		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = -	-12 °	8 =	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 167 • 334 • 249 • 253 • 229 • 224 • 425 • 358 • 107 • 106 • 049	• 225 • 346 • 247 • 232 • 226 • 408 • 328 • 064 • 042 • 031		024 .010 .052	•124 •131 •359 •256 •021	•389 •298				115 157 127 127 096 206	165 111 195 316 328 343	267 324 407 377 233	297 248 233 157	180 157 180 293		1.750			11 11
								a = _	-12	8 =	10								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 170 • 337 • 251 • 258 • 236 • 230 • 434 • 365 • 113 • 108 • 053	• 234 • 356 • 256 • 241 • 236 • 420 • 338 • 074 • 051 • 041		•350 •187 •013 •002	043 .002 .135 .082 104		•196 -•252 -•142			115 153 123 123 085 202	161 161 111 191 312 320 335	263 320 407 365 233	290 244 225 161	108 055 089 225			312		1 1 1
_								α = -	-12	8 =	20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 166 • 333 • 246 • 256 • 230 • 227 • 431 • 363 • 108 • 103 • 050	• 228 • 348 • 245 • 235 • 230 • 412 • 331 • 068 • 044 • 035	• 377 • 461 • 317	•340 •180	211 022 010 050 187	-•108 -•049	306 259			106 140 113 130 083 191	158 151 099 182 293 308 322	250 313 395 357 205	-•277 -•223 -•202	022 .134 .074 139	•077 -•158	•203 1•751	099		1 1 1
								a = _	12	8 =	30								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 173 • 339 • 252 • 263 • 239 • 234 • 439 • 368 • 113 • 109 • 059	239 358 259 246 239 423 341 075 056		•346 •193 -•015	326 099 124 145 260	303 281	329 371			102 143 114 130 080 201	154 151 095 175 295	250 308 390 350 175	276 212 187	.263 032	•390 •240 -•032	•395 1•745			1 1

Table 12

=				Upper	Surface	e at S	Station	-				-	Lower	Surface	e at S	A CONTRACTOR OF THE PARTY OF TH		9
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = (00 °	8 = -	·30 °							
0 +	• 384 • 064 • 032 • 042 • 017 • 033 • 056 • 087 • 041 • 135	*340 *039 *022 *007 *009 *110 *024 -161 -017 -004	• 286 • 029 • 072 • 006 • 171 • 022 • 033 • 091	• 266 • 420 • 002 • 068 • • 229 • • 259 • • 270	•797 •765 •682 •312 •175	-•011 •725 •557 1•732	339 .674 .125 .314			*084 *050 *045 *016 *035 *034 *072 -065 -0042	•028 •016 •098 •035 -•153 -•163 -•175	• 052 • 016 • 097 • • 001 • • 067 • • 229 • • 241 • • 237	-•273 -•335 -•208 -•150	- • 297 - • 235 - • 244	404 419 432 404	-:413 1:730	361	1
								a = 0	00 °	8 = *	20 8							
0	• 381 • 056 • 025 • 036 • 007 • 015 • 029 • 051 • 094 • 051 • 152	*333 *033 *012 *000 *005 *106 *016 -182 -095 -056	•279 •023 •064 ••002 •067 ••054 ••068 ••087	• 262 • 417 • 007 • 064 • 162 • 186 • • 175	• 471 • 441 • 423 • 138 • 014	•126 •507 •285 1•727	-•207 •487 -•021 •072			• 0 77 • 0 45 • 0 40 • 0 10 • 0 30 • 0 28 • 0 65 • 0 75 • 0 53 • 1 41	162	.044 .008 .087 011 051 215 219 205	156 208 186 180	346 204 166 141 259 279	361 378 376 348	-•393 1•722	~•395	1
								a =	00 °	8 = .	-10 °							
9	.384 .058 .026 .032 .007 .014 .031 .057 092 048 149	• 335 • 032 • 016 • 001 • 002 • 105 • 020 • • 180 • • 112	•281 •024 •065 •001 ••004 ••103 ••105 ••112	•262 •420 ••007 •044 ••134 ••141 ••143	•216 •196 •204 •057 -•091	•249 •276 •131 1•727	.043 .298 055 087			.076 .040 .039 .011 .026 .024 .065 076 076	.015 .093 .032	003 028		106 131 062 191	260 253 129 237		359	1
_								a =	00 0	8 =	00							
0	• 381 • 056 • 023 • 029 • 004 • 009 • 030 • 057 • 094 • 052 • • 151	• 337 • 035 • 015 • 002 • 004 • 109 • 020 • 175 • 162 • 145	•281 •026 •069 -•001 -•024 -•153 -•143 -•144	126	•003	•332 •033 -•004 1•727	020			.080 .044 .043 .010 .034 .031 .063 072	.028 .015 .093 .032 159	.091 004 011 145 136	.003 136 134 134	.033 .013 033 .006 142 128	016 025	•004 1•722	-•255	
								a =	00	8 =	20				1			
1234567890	*385 *060 *029 *038 *015 *008 *035 *067 *243 046 142		•282 •029 •073 •003 -•055 -•219 -•216	001 155 227 184	240 174 130 108	277	•091			.075 .038 .045 .004 .027 .022 .057 079	•023 •011 •085 •024 ••166 ••082 ••047	.075 012 .080 052 062	*061 -*152 -*191 -*189	•123 •021	•411 •267 •027		ø164	

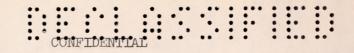


Table 12 Continued

+				Upper	Surfac	e at s	Station					- 10 12	Lower	Surfac	e at S	Station			+:
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	
								a =	00 °	8 =	30 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 384 • 059 • 027 • 032 • 011 • 006 • 033 • 066 • 240 • 049 • 144	• 338 • 038 • 020 • 006 • 007 • 114 • 020 • 177 • 182 • • 187	073	004	274 201 208	354	217 345 017 364			• 071 • 035 • 040 • 001 • 024 • 017 • 054 • • 084 • 049	*006 *082 *022 -*163 -*018	•072 -•016	222	•773 •741 •643 •219 •182 •258	0604	.635 1.725	•467		1
								a =	06 °	8 =	- 30								
234567890	046 086 068 053 049 .204	*086 -*258 -*082 -*092 -*091 -*006 -*112 -*276 -*161 -*099	213	•007 •147 •229 •077 •241 •227 -•250	•559 •503 •562 ••149 ••105	•025 •623 •248 1•733				• 211 • 142 • 151 • 115 • 139 • 139 • 252 • 023 • 007	• 125 • 257 • 145 -• 056 -• 065 -• 094	•290 •129 •013 -•183 -•198	-+180 -+280 -+253				400		1 1
								a =	06 °	8 = .	-20								
2 3 4 5 6 7 8 9 0	046 086 068 056 049	.000	069 212	140 229	•239 •225 •307 •145 ••163	•369	062 .317 127 090			.206 .138 .147 .113 .114 .132 .249 .018 .006	•158 •116 •250 •135 -•062 -•062	•285 •130 •022 -•165	152 142	105 080 087 220			367		11
								α =	06	8 = .	-10								
2	- 064 - 051 - 090 - 073 - 054	274	069 212	137 231 092 211 191	•038 •095 ••113	•080 -•078	•254 •092 ••149 ••241			.203 .142 .146 .113 .114 .130 .245 .023 .011	•156 •116 •251 •140	•289 •134 •041	-029 -084 -097 -097	077 .033 .023	048 .038 008 172	019 1.731	242		11
								a =	06	8 =	00 °								
2 - 3 - 4 - 5 6 7 8 9 0 -	- 079 - 059 - 043 - 037 - 202	084	210	227 122	133	-•219 -•148	101			• 213 • 144 • 156 • 120 • 123 • 135 • 245 • 026 • 016	•253 •143 -•060	•242 •161 •287 •139 •056 -•059 -•059	*120 -*048 -*053 -*047	•122 -•057	•211 •200 •115 ••084	•227 1•733	084		1 1



Table 12 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+			1	Jpper	Surface	e at S	Station						_ower	Surface	e at S	itation			-
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06 °	8 =	20								
5	* 334 - 081 - 061 - 046 - 084 - 076 - 051 - 045 * 222 - 147 - * 220	• 083 - 264 - • 077 - • 089 - • 088 • 002 - • 105 - • 268 - • 289 - • 270	•144 -•328 -•061 -•209 -•245 -•219 -•237 -•250	245 207 283 221	-•303 -•267 -•221	-•391 -•356	161			• 212 • 151 • 161 • 114 • 137 • 140 • 255 • 027 • 025 • 059	•161 •125 •257 •142 ••056 •070 •073	• 247 • 162 • 297 • 141 • 220 • 053 • 039 • 015	192	.607 .585 .628 .335 .190 .214	•673 •567 •515 •261	•589 1•728	•407		
								a =	12 °	8 = .	-30								L
3 4 5 6 7 8 9 10	• 224 • 269 • 118 • 099 • 150 • 130 • 118 • 091 • 196 • 163 • 245	416 171 169 172 103	-•175 -•267	424 457 348 321 288	174	•442	174 .398 126 058			*344 *273 *275 *239 *238 *414 *348 *087	003	.462 .251 .113 081 092	-199	080 144 177 296	-•284 -•326 -•248 -•277	341 1.733	389		1
								a =	12 °	8= .	-20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 222 • 269 • 123 • 104 • 156 • 135 • 122 • 094 • 191 • 173 • 254	097 426 178 167 175 101 191 316 333 343	-•012 -•465 -•175 -•266 -•340 -•265 -•190 -•215	260	033 .127 255	•188 •165 •025 1•736	•158 •231 ••200 ••189			• 339 • 271 • 273 • 234 • 407 • 348 • 086 • 053 • 005		• 462 • 254 • 122	•000	-004 -017 -051 -0205	092 036 049 209	-•124 1•736	-•321		
						-		a =	12 °	8 = .	-10								L
678910	• 223 -• 270 -• 121 -• 103 -• 150 -• 129 -• 118 -• 090 • 197 -• 171 -• 249	415 172 169 173 103 186 313	011 461 174 269 344 312 217 223	416 461 316	186 113 028 293	141	213			• 343 • 273 • 278 • 242 • 237 • 407 • 352 • 085 • 056 • 008	• 278 • 247 • 373 • 297 • 035 • 011 •• 015	•469 •261	•116 -•015 -•028	039 002 .138 .079 122 112	•161	•187 1•738	105		
								a =	12	8 =	00		- 5						
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 220 • 266 • 120 • 102 • 154 • 132 • 122 • 095 • 189 • 182 • 253	424 175 172 178 105 190 321 330	459 175 269 339 378	460	275 172 129 280	321 194	189			.341 .270 .277 .238 .234 .401 .347 .087	• 278 • 240 • 368 • 291 • 030 • 013 • 030	.466 .259 .148 .048 .057	•030	•205 •034	• 331 • 242	•352 1•736	•069		

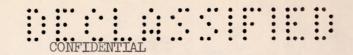


Table 12 Continued

- I +	3 -		T	T	Surfac	T						-	-		e at S			
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	12 °	8 =	20							
4 5 6 7 8 9	• 218 • 272 • 121 • 105 • 154 • 134 • 126 • 098 • 210 • 189 • 250	-•100 -•418 -•177 -•174 -•179 -•107 -•192 -•325 -•337 -•340	458 181	418 466 278 311 235	318 346	•044 -•422 -•393 1•730	244			• 341 • 273 • 278 • 244 • 235 • 402 • 348 • 089 • 058 • 023	• 275 • 242 • 370 • 295 • 069 • 171 • 156	• 387 • 289 • 464 • 258 • 359 • 201 • 152 • 112	• 388 • 006 -• 138 -• 125	.486 .259	•759 •723 •617 •505	.636 1.726		
								a = -	06°	8 = .	-30							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	*310 *194 *127 *130 *118 *108 *145 *230 *241 *030 *007	*349 *193 *140 *107 *112 *264 *133 *028 *134 *121	*168 *220 *279 *136 *310 *116 *028 -017	•158 •865 •152 •261 ••183 ••271 ••280	1.009 .946 .895	095 .856 .685 1.739	376 .734 .295 .503			032 158	069 012 094	206 191 253 262	268 217	379 385 361 403	419 435 452 414	426 1.738	-•361	
								a = -0	06 °	8= -	-20 °							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 1 1	• 305 • 192 • 127 • 128 • 120 • 107 • 146 • 230 • 244 • 023 • 064	.346 .195 .140 .110 .111 .263 .133 -075 .044	•166 •219 •280 •133 •203 •039 •036 -•002	•159 •865 •156 •211 ••080 ••182 ••208	.628 .615 .636 .303 .166	.000 .681 .521 1.738	314 .616 .039 .253			041 072 050 054 034	067 014 098 252 272	281 101 053 209 184 229 247 238	276 225	314 294 216		-•419 1•739	395	
_								a = = (06 0	8 = -	-10							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 -	• 309 • 196 • 132 • 133 • 124 • 107 • 153 • 238 • 241 • 023 • 062	• 350 • 196 • 139 • 108 • 114 • 269 • 139 • 069 • 044 • 012	•171 •226 •285 •138 •088 •008 •014 -•015	•160 •865 •155 •171 ••054 ••075 ••120	*321 *311 *406 *197 *011	•122 •499 •306 1•739	140 .442 085 .034			052	065 012 092 249	045 202 165	-•149 -•232 -•223 -•205	156 172 158 247	312 313 341 358		379	
								a = -0	06	8 =	00							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 307 • 190 • 129 • 131 • 118 • 104 • 147 • 231 • 235 • 013 • 066	• 348 • 193 • 135 • 109 • 109 • 264 • 135 -• 072 -• 073 -• 060	•167 •222 •283 •135 •037 •065 •065 •059	•156 •866 •152 •109 ••063 ••051 ••059	.099 .081 .208 .114 081	•171 •237 •136 1•738	•130 •254 ••141 ••108			055 037 038 071 049 053 033 161 123	072 016 099 253 272	285 106 053 214 156 193 200 199	- + 224	072 070 126 215		-•279 1•736	342	

Table 12 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-				Upper	Surfac	e at s	Station	- 1					Lower	Surfac	e at S	Station			1
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = =0	6 0	8 =	20 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 308 • 197 • 129 • 132 • 119 • 103 • 157 • 240 • 254 • 019	*352 *199 *146 *111 *115 *279 *145 -063 -077 -088	•171 •225 •285 •139 •015 •165 •158 -•149	•154 •885 •158 ••086 ••159 ••135 ••144	101 072 080	•059 •324 -•161 1•731	•015 -•291 -•284 -•381			062 040 038 075 050 057 057 120 120	063 075 019 101 259 272	053	067 196 210 210	138	•363 •283 •057 ••099	• 295 1 • 729	•030		1 1
								a = -0	6 °	8 =	30								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 306 • 199 • 130 • 129 • 117 • 103 • 160 • 243 • 254 • 020	.352 .200 .145 .109 .113 .273 .145 064 086	•167 •225 •287 •138 •000 ••188 ••200 ••188	•153 •893 •157 •195 •271 •243 •231	143 146 156	•022 -•369 -•307 1•726	320			056 059 044	079 029 108	058 219 007 090 135	078 227 228 243	•533 •493 •526 ••162 ••073 •010	•596 •457 •221 •029	•468 1•726	•242		111
								a = -1	2 °	8 = .	-10 0							Central Contral	L
12345678901	• 171 • 349 • 250 • 252 • 228 • 226 • 421 • 337 • 261 • 077 • 003	.242 .346 .242 .234 .229 .392 .291 .022 .073 .092	•015 •375 •457 •251 •216 •125 •120 •100	079 1.189 .285 .296 .041 .004011	•367 •391 •547 •327 •104	056 .639 .472 1.738	272 .553 .152 .183			129 085 198	156 099 184	395	265 324	279 223 302 314		443 1.738	-•407		111
								a = - 1	2 °	8 =	00								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 170 • 352 • 249 • 255 • 233 • 226 • 424 • 335 • 263 • 075 • 002	• 241 • 345 • 241 • 233 • 230 • 401 • 290 • 018 - • 001 • 023	•013 •375 •459 •255 •132 •066 •052 •060	076 1.193 .290 .216 .022 .045 .067	•138 •131 •370 •217 •014	033 .436 .276 1.739	127 .391 .168 .015			263 108 109 141 116 128 085 198 166 255	156 103 184 305 313	265 324 370	304 346 305 223	174 170 292 288	-•391 -•293 -•251 -•387	434 1.739	403		1 1
1								a = = 1	12	8 =	20								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	• 165 • 334 • 249 • 257 • 235 • 227 • 433 • 343 • 275 • 081 • 009	• 237 • 352 • 248 • 241 • 237 • 405 • 297 • 007 • 007	• 015 • 380 • 466 • 263 • 119 • • 054 • • 051	1.204 .290 .007 115	•014 •019 -•040	.089 042 033 1.727	290			124 133 088 205	162 110	266 333 264 184	266	241 315	•160 •138 •005 -•249	•186 1•727	-•113		1 1

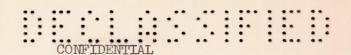


Table 12 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at S	Station						Lower	Surface	e at S	Station			4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	70
								a = -:	12 °	8 =	30 °					-			
1 2 3 4 5 6 7 8 9		*241 *233 *228 *401 *285	• 374 • 461 • 258 • 105 • • 082 • • 100 • • 102	089 1.201 .285 135 255 189	283 052 084 126	203 136	308 335			110 150 124 134 095 206	183 165 109 190 310 324 148	335 153 191 229	317 313 299 301	•386 •163 •329 •206 •358 •332	•385 •101 -•235	•339 1•729	•033		1 2 3 4 5 6 7 8 9

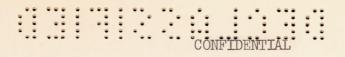


Table 13 Continued

=			T	T			Station					-	Lower						- 1
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = 1	.2	8 = .	-20								
4 5 6 7 8 9	. 207 284 136 116 153 138 138 246 141 138	100 422 185 179 194 163 089 215 220 233	021 474 215 116 125 270 297 310	498 403 367		.012	•076 1•469 -•177 -•214	-•153		• 345 • 277 • 271 • 234 • 236 • 217 • 249 • 057 • 072 • 031	•278 •248 •277 •248 •021 •014 •001	.402 .290 .257 .281 .202 027 072	-0174 -0145	•006 •028 -•044 -•184 -•243 -•216	160 .668 .004 183	218	317		11 12
							L	α = 1	2 °	8 =	00 0				-				_
3 4 5 6 7 8 9 10	• 197 -• 297 -• 138 -• 115 -• 163 -• 143 -• 145 -• 260 -• 205 -• 223	-•111 -•431 -•191 -•187 -•200 -•169 -•129 -•271 -•257 -•269		354	430 390 355 276 .202	440 428		414		• 345 • 277 • 277 • 245 • 247 • 208 • 231 • 048 • 081 • 030	• 281 • 251 • 281 • 239 • 025 • 045 • 044	.402 .288 .258 .243 .253 .036 .028	•237 •049 •049 •038	•388 •319 •290 •260 •070 •055	•335 •307 •257 •055	• 366 • 042 • 063	•065		111
						L		a = 1	.2 °	8=	10 °								L
3 4 5 6 7 8 9 10	• 197 -• 305 -• 142 -• 120 -• 165 -• 145 -• 125 -• 220 -• 148 -• 189	434 192	475	269	329 .195	428 421	307 1.072 366 397	-•377		. 343 . 275 . 279 . 225 . 232 . 206 . 219 . 028 . 065 . 020	• 281 • 244 • 275 • 219 • 055 • 082 • 098	• 397 • 292 • 257 • 187 • 343 • 110 • 097 • 100	•392 •149 •068 ••034	•728 •654 •522 •446 •232 •220	•596 •566 •451 •241	•553 •236 •290	•292		1111
								a = 1	.2 °	8 =	20								L
2 3 4 5 6 7 8 9 10	* 196 - * 302 - * 136 - * 113 - * 167 - * 145 - * 107 - * 038 - * 145 - * 124 - * 172	436 197 189 162	-•458 -•068	•370 -•401 -•318 -•206	429 429 419 371	•222 -•429 -•424 -•407 -•401	364 .967 371 398	380		.345 .274 .276 .237 .241 .196 .206 .022 .073	• 276 • 246 • 275 • 231 • 105 • 147 • 147	.393 .285 .244 .177 .429 .188 .153	• 454 • 150 - • 105 - • 127	.916 .765 .971 .712 .518	.890 .852 .623 .542	.669 .599 .572	•547		1 1
								a = 1	12	8 =	30								
3 4 5 6 7 8 9	.204 297 133 115 162 117 .011 .075 080 095 170	107 433 173 143 127 .105 023 205 246 233	028 346 117 090 250 343 320 318	201 .409 320 343 310	431 412 411 390 .206	•231 -•420 -•412 -•405 -•404	.897	367		• 338 • 277 • 285 • 242 • 242 • 220 • 219 • 024 • 177 • 210	• 286 • 246 • 272 • 303 • 179 • 228 • 197	• 398 • 289 • 250 • 194 • 481 • 253 • 209 • 167	.062	1.197 1.024 9.147 .971 .822 .669	1.130 .025 .903 .778	• 922 • 870 • 723	•682		111111111111111111111111111111111111111

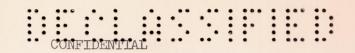


Table 13 Continued

4				Upper	Surfac	ce at	Station)					Lower	Surfac	e at	Station			4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Č
								a = -	06 0	8 =	-20 °								
10	*307 *176 *120 *120 *115 *102 *132 *096 -*084 -*004	• 136 • 094 • 100 • 161 • 107	•211 •104 •081 •281 •083 •036	•229 •130 •175 ••080 ••196 ••130	•546 •546 •851 ••025 •254	• 768 • 698 • 585 • 317	.338	• 386		060 042 105	084 076 015 .002 192 233 239	-015 -0174 -0300 -0339 -0315	319 402 393 292	271 269 300	317 345	338			10
								a = -	06 °	8 =	00 0								
10	• 293 • 179 • 123 • 124 • 102 • 113 • 130 • 099 • 070 • 002 • • 069	*385 *200 *138 *093 *106 *172 *129 -*064 -*071 -*069	*158 *219 *111 *130 *115 -•069 -•072 -•069	.238 .133 .111 029 037	•240 •152 •126 •005 •277	•236 •151 •133 -•082				050 076 059 059	077 057 058 191 191	104 071 212 212	-•129 -•227 -•227	142	214 199 172 152	179	-•229		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								a = -	06 °	8 =	10 0			1					
	• 292 • 185 • 124 • 126 • 109 • 111 • 127 • 108 • • 063 • • 002 • • 065	*384 *201 *137 *102 *111 *176 *127 -*076 -*080 -*090	•117	•134 •240 •128 -•018 -•116 -•131 -•127	•128 •103 •052 ••016 •273	•056 •054 •039	•744 -•173	236		051 070 066 055 074	080	111 069 067 199	250	098 208 120 193	037 088 142 206	*008 -*225 -*225	238		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = -0	06 °	8 =	20								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 292 • 187 • 126 • 125 • 113 • 111 • 126 • 116 • 056 • 007 • 047	.389 .195 .142 .107 .115 .182 .148 074 094	• 154 • 228 • 114 • 187 • 062 • 131 • • 156 • • 169	•136 •245 •243 -•133 -•224 -•201 -•197	•034 -•004 -•099	.286 186 178 178 203	.671	-+330		052 092 066 066 087	068 045 154 140	107 085 .000 181 174	-0262	067 136	•232 •118 •023 -•101	*264 -*101 -*056	-•019		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = -0	16	8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9	• 292 • 179 • 123 • 125 • 113 • 105 • 122 • 111 • 023 • 055 • 005	055	•155 •226 •115 •332 •066 ••188 ••206 -•210	•133 •242 •588 -•253 -•375 -•326 -•285	.005 286 118 224 264 .273 341	309 320	223 .607 366 345	364		060 062 081 196	084 070 045 098	108 093 .066 142	319	.907 .601 .485 .040 .041	•506 •367 •353 •124	•573 •188 •248	•307	1	1234567891011



Table 14 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

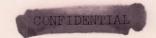
4			l	Jpper	Surface	at S	itation					L	ower S	Surface	at S	tation			14
ō	1	2	3	4	5	6	7	8	9	I	2	3	4	5	6	7	8	, 9	0
	13	DA	16.7	- 7				a = 0	0 0	8 =	20 °								
	• 345 • 067 • 030 • 040 • 030 • 010 • 010 • 068 • 036 • 114	• 297 • 044 • 017 • 014 • 009 • 129 • 030 -• 139 -• 152 • 235	• 304 • 032 • 013 • 096 • 028 • 023 • 171 • 171 • 189	•301 •447 ••006 ••056 ••175 ••177 ••174	070 090 100	134		301		.073 .034 .038 .009 .026 .007 .072 075 038		.039 .007 .092 030 024 172 166 116	164	•296 •246 •288 •282 •046	• 342 • 295 • 282 • • 005	•332 -•035 •012	028		1 1
								a = (00 0	8 =	30 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.352 .067 .031 .041 .029 .021 .011 063 036	•299 •044 •019 •014 •010 •130 •031 -•140 -•148 •236	*304 *035 *013 *096 -027 -026 -175 -181 -199	060 185 190	*145 -•181 -•131 -•144 -•154	195 210		313		.075 .032 .040 .011 .026 .004 .071 073 032	146	.008 .093 031 024 179 109 072	017 072 129 078	•547 •490 •520 •483 •190	• 565 • 532 • 439 • 135	•485 •144 •191	•166		111
								a = 0	03 °	8 =	00 8		_			2			1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 344 • 003 • 010 • 003 • 023 • 020 • 016 • 121 • 089 • 180	• 224 • 055 • 035 • 030 • 032 • 063 • 055 • 206 • 202 • 249	068 205 185	-•102 -•108 -•183 -•166	009 049	053	214 197	224		• 143 • 089 • 084 • 061 • 080 • 058 • 182 • 001 • 006	.064 .060 .189 .121 082 073	.093 .188 .106 .053 127 125	•111 -•005 -•140 -•114 -•108	•113 •069 •081 •130 -•040	.140	•176 -•113 -•098	139		1 1 1
								a =	06 °	8 =	-30 °								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	- 321 - 065 - 048 - 031 - 068 - 051 - 056 - 152 - 110 - 207	• 153 • 216 • 084 • 078 • 075 • 014 • 105 • 255 • 279 • 265	087 054 217 204 251 201	118 237 152 152 152 137	•225 •639 •471 •581 •498	•627 •613 •490 •153	.229	•290		• 211 • 148 • 145 • 122 • 127 • 131 • 285 • 051 • 031	•130 •115 •280 •181 ••005 ••020	.168 .299 .188 .104 089 093	•199 •038 -•111 -•114 -•119	180 195	375 391	380 406 392			1
1			1					a =	06	8 =	-20								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 319 • 069 • 048 • 032 • 070 • 052 • 057 • 155 • 115 • 209	085 079 078 .010 106 260	317 088 057 218 206 254 204		•299 •217 •291 •274	• 371 • 343 • 266 -• 006	012			.207 .143 .141 .121 .122 .122 .278 .049	• 125 • 113 • 276 • 177 • 177 • 177 • 177 • 177 • 177 • 177 • 177 • 177	.163 .295 .189 .105 083 089	105 109 117	111	305 260 266 218	308 341 338	335		



Table 14 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Upper	Surfac	e at s	Station					_	Lower	Surface	e at S	Station			Orif
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	C
								a = 0	6 °	8 =	-10 °								
4 5 6 7 8 9	• 321 • 065 • 045 • 031 • 067 • 050 • 055 • 152 • 115 • 206	• 152 -• 214 -• 083 -• 078 -• 075 • 014 -• 103 -• 257 -• 278 • 264	• 154 - • 314 - • 086 - • 053 - • 216 - • 206 - • 254 - • 201 - • 200		*292 -*043 *014 *100 *057		192 193	221		.209 .143 .146 .122 .126 .121 .281 .057 .036	•127 •116 •279 •183 -•007 -•017	.166 .296 .197 .108 082 086 089	•048 -•102 -•101		060 .010 .020 114	057 145 151	209		111
				-				a = 0	6 0	8 =	00 0								_
3 4 5 6 7 8 9	• 324 • 062 • 042 • 028 • 066 • 046 • 053 • 148 • 115 • 201	*153 -*209 -*081 -*075 -*072 *018 -*100 -*254 -*274 *268	201	109 234	061 067 096	-•210 -•093 -•086 -•255	-•303 -•280	~•299		• 213 • 147 • 151 • 127 • 129 • 124 • 284 • 060 • 041 -• 007	•117 •283 •187 -•007 -•015	• 243 • 167 • 300 • 199 • 111 -• 084 -• 093 -• 090	108	•168 •110 •136 •218 •024		• 296 - • 043 - • 024	049		10
								a = 0	6 °	8=	10 °								_
3 4 5 6 7 8 9 10	*319 -067 -048 -036 -071 -055 -059 -154 -123 -206	• 148 -• 216 -• 087 -• 080 -• 078 • 013 -• 105 -• 259 -• 279 • 263	•154 -•317 -•088 -•057 -•218 -•206 -•255 -•203 -•209		127 150 185	-•311 -•253 -•276 -•355		~.341		.206 .144 .146 .121 .122 .119 .278 .053 .038	•122 •109 •276 •180	•166 •297 •193 •106	•875 •208 •036 -•112 -•082 -•062	•381 •304 •302 •415 •143	•396 •474 •397 •122	•486 •089 •134	•148		1 1
								a = 0	6 °	8 =	20 °								_
3 4 5 6 7 8 9 10	315 066 051 037 073 057 061 152 128 206	*146 -*217 -*089 -*084 -*079 *011 -*108 -*263 -*282 *258	•149 -•317 -•090 -•056 -•220 -•208 -•256 -•216	235 151 213 204			398 378	~.362		.202 .139 .144 .118 .121 .121 .275 .052 .036	•118 •108 •273 •175 -•014 -•024	•101 -•092	•877 •205 •034 -•084 -•043 -•004	.683 .601 .671 .631 .320	•718 •697 •524 •328	.606 .321 .388	.393		10
								α = 0	6	8 =	30 °								_
3 4 5 6 7 8 9	• 316 -• 069 -• 050 -• 038 -• 072 -• 061 -• 058 -• 155 -• 129 -• 208	*145 -*218 -*089 -*084 -*082 -*011 -*108 -*263 -*283 *259	•151 -•319 -•093 -•061 -•226 -•212 -•257 -•208 -•218	112 239 152 217	332	-•408 -•380 -•391 -•403	-•398 -•385	~.374		.203 .139 .146 .117 .123 .122 .276 .050 .038	•231 •114 •106 •274 •176 ••015 ••025 •014	• 235 • 158 • 294 • 191 • 101 • • 040 • • 022 • • 005	•877 •201 •059 ••035 ••014 •036	1.105 .994 .966 .832 .602	•892 •874 •598 •561	•730 •633 •578	.567		1 1



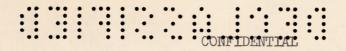


Table 14 Continued

Configuration F1 M = 1.61

R = 4.2 x 106

= -				Jpper									_ower :			tation			1
5	1	2	3	4	. 5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = (9 0	8 =	00								
2 - 4 - 5 6 7 8 9 0 -	• 284 • 143 • 078 • 066 • 102 • 090 • 093 • 176 • 144 • 222	• 072 • 352 • 135 • 123 • 121 • 027 • 152 • 286 • 299 • 290	.065 408 160 093 235 291 376 369 201	425 210 230 202	110	240 183 131 276	-•307 -•291	-,255		• 288 • 207 • 212 • 181 • 189 • 300 • 354 • 097 • 076 • 026	•316 •190 •177 •365 •309 •052 •023 -•001	•243 •422 •268 •172 -•032 -•009	1.059 .305 .105 066 059 042	•201 •143 •257 •307 •086	•250 •366 •318 •065	.408 .015 .048	•047		
								u -	12 0	8 = -	30 0								1
2 - 4 - 5 - 6 7 8 9 0 -	• 246 • 263 • 114 • 105 • 138 • 125 • 125 • 160 • 241	424 214 192 169 092	454 380 153 272 334 408	441	•279 •449 •220 •268 •342 -•051	•377 •383 •358 •011	•026 •042	.082		• 350 • 267 • 256 • 248 • 243 • 466 • 412 • 122 • 094 • 067	•382 •258 •242 •437 •370 •088 •061 •042	• 394 • 311 • 516 • 334 • 251 • 063 • 023	•362 •181 -•008	286 071 097 129 232	273 279	324	328		
1								a =	12 °	8= .	-20 0								
234567890	• 245 • 266 • 117 • 108 • 142 • 125 • 130 • 195 • 166 • 241	425 214 192 168 093	378 156 273 338 408 400	422 446 302 264 224	•296 •118 ••056 •099 •115 ••173	•117	134 133	165		• 349 • 266 • 256 • 244 • 242 • 458 • 398 • 122 • 096 • 068	• 381 • 257 • 239 • 431 • 370 • 089 • 065 • 047	•512 •336 •253 •067 •041	002	152 019 .011 025 150	034	133 181 183	-•231		
_								a =	12 °	8 = -	-10 °								
3 - 5 6 7 8 9 0 -	• 249 • 261 • 113 • 105 • 134 • 121 • 126 • 192 • 165 • 239	.017 423 210 191 167 091 163 301 320 .284	378 156 274 340 410 400	445 306 268 230	096	260 208 102 268	-•317 -•296	351		.350 .267 .258 .248 .243 .462 .402 .131 .105	• 382 • 257 • 239 • 437 • 373 • 093 • 067 • 049	•306 •516 •345 •257 •066 •040 •026		•155 •133 •220 •176 •001	•226 •230 •181 •036	•271 •036 •013	•027		
1								a =	12	8 =	00 °								
3 4 5 6 7 8 9	• 234 • 253 • 109 • 098 • 134 • 122 • 119 • 186 • 162	.019 414 207 190 163 086 161 303 320 .282	449 379 157 270 339 407 394	419 445 309 271	-•165 -•170 -•177	255	-•371 -•354	320		• 352 • 270 • 260 • 250 • 247 • 468 • 408 • 136	• 383 • 260 • 244 • 440 • 377 • 092 • 068 • 048	.302 .519 .348 .257 .059 .031	•371 •175 •019 •018	•229 •184 •395 •369 •128	.466 .443 .364 .110	.460 .086 .121	•143		The second secon

2F

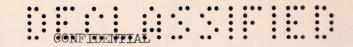


Table 14 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Upper	Surfac	e at	Station					17-17	Lower	Surface	e at S	Station		
Ori	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = 1	12 °	8 =	10 °							
3 4 5 6 7 8 9		424 211 192 170 090 165	457 382 160 274 342 411 350	453 311	378 302 223 248	360	405	358		• 349 • 268 • 259 • 247 • 245 • 466 • 405 • 131 • 104 • 069	•379 •256 •239 •437 •373 •088 •063 •045	• 385 • 301 • 516 • 345 • 253 • 058 • 039 • 059	1.190 .369 .170 014 .065 .140	•454 •407 •636 •561 •280	. 663 . 636 . 486 . 294	•569 •279 •342	*358	
								a = 1	20		20 0							
										8 =	20							
3 4 5 6 7 8 9	. 249 263 112 105 137 122 128 190 170 241	- · 427 - · 212 - · 192 - · 168 - · 091 - · 164	458 382 162 275 344	-•424 -•451 -•312 -•272	-•078 -•417 -•369 -•281 -•344	-•399 -•386		362		.350 .267 .257 .245 .247 .465 .404 .130 .104	•379 •254 •237 •435 •373 •088 •067 •088	•387 •300 •516 •343 •249 •085 •099 •085	1.192 .368 .184 .051 .121 .212	•772 •782 •850 •760 •547	•837 •805 •552 •551	.675 .586 .541	a 529	
								a = 1	2 0	8 =	30 0							
3 4 5 6 7 8 9 10	-•139 -•124 -•128	- · 426 - · 215 - · 195 - · 170 - · 090 - · 158 - · 305	457 385 159 282 344	324	-•420 -•385 -•341 -•368	385	-•387 -•377	358		.347 .268 .255 .247 .240 .464 .403 .129 .138	• 379 • 253 • 234 • 436 • 379 • 140 • 159 • 147	.386 .300 .515 .340 .354 .167 .162 .173		1.236 1.123 1.091 .922 .796	.969 1.068 .870 .755	•870 •885 •760	•684	
								$\alpha = 1$	5 °	8 =	00 °							
3 4 5 6 7 8 9	376 150 141 172 159	352 308 150 076 198	- 436 - 406 - 335 - 409 - 427 - 419 - 410	425 416 431 445	•073 -237 -218 -164 -175 -254	217 245	-•295 -•274	241		. 424 . 334 . 322 . 314 . 343 . 588 . 476 . 181 . 151	• 453 • 326 • 440 • 596 • 456 • 151 • 139 • 125	.460 .382 .645 .557 .414 .146 .131 .120	1.332 .498 .397 .134 .135	•179 •195 •553 •472 •225	• 576 • 558 • 454 • 220	•535 •216 •267	• 253	11

Table 15

+			Upper	Surfac	e at s	Station						Lower	Surface	e at S	Station			4
0 1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
						(IN)	a =	00 0	8 =	00 °								
1	040 016 007 007 007 008 016 -139 -137 238	.300 .035 .012 007 011 .014 144 140	147	006 016	035 036 032 172		283		.069 .030 .032 .004 .020 .004 .014 133 071	•032 •022 -•138 -•132	.002 018 027 .014 142 136 138	.029 005 005 156 147 182	•166 •109 •089 •032 -•063	•121 •092 •060 -•064	100	-•109		11 2 3 3 4 4 5 6 6 7 8 8 9 10 11 11
							α =	00 0	8 =	10 0								
1	0 007 0 007 0 007 0 007 0 007 0 000 0 023 -145 -156 238	031 178 174	-030 -060 -044 -132 -131	•278 •005 ••002 ••024 ••032	051	255	-•297			002 .031 .016	.002 019 027 .062 101 101	.029 .056 .029 170 162 182	.098	•104 •070	120	-•121		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a =	00 °	8 =	20 °								
1 0342 2 066 030 4 040 5 026 6 017 7 008 8 9 -111 10 -043 11 -103	0 041 0 017 0 008 0 007 0 062 0 056 0 -134 -157	•299 •037 •014 -•005 •023 -•044 -•228 -•240 -•238	•032 •237 ••199 ••177 ••129	042	165		317		.067 .028 .034 .002 .019 002 .009 136 071	003 .027 .012	-002 -019 -032 -134 -049 -054 -100	.099 .034 218 162	•329 •231 •239 •102 •116		030	•000		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a =	00 °	8 =	30 °								
1 .343 2 .062 3 .033 4 .044 5 .027 6 .017 7 .000 8 9073 10 .011 11047	0 040 0 015 0 007 7 007 0 062 0 117 106 1152 7 238	•299 •036 •013 •006 •127 •031 •259 •293 •309	•635 -•350 -•372 -•164	168 092 132 180	-•214 -•206 -•240 -•290	-•321 -•310	328		.067 .027 .034 .002 .019 002 .008 136 055	.024 .010 054 002 011	.002 020 033 .213 .011 021	.096 098 238 153	.605 .419 .470 .208 .283	•555 •502 •388 •200	•141	•003		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a =	03	8 =	-00 °								
1	2070 044 038 041 028 171 170 248	101	175 067 081 214 210	213 171 175 162	270 226 205 308	349 337	-•354		•140 •085 •083 •059 •075 •051 •066 -•094 -•040	.056 .091 .072 098 092 100	.086 .054 .032 .069 097 088	•156 •062 •092 ••089 ••083 ••085	•191 •150	•172 •125	•227 -•063 -•054	041		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

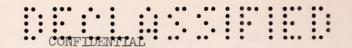


Table 15 Continued

7.	_			_	Surfa	_	_	T					_	Surfac	e at				1
ŏ	11	2	3	14	5	6	7	8	9	11	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06	8 =	-30								
4 5 6 7 8 9	• 315 • 076 • 054 • 040 • 071 • 064 • 062 • 190 • 084 • 071	- · 232 - · 093 - · 087 - · 085 - · 041 - · 057 - · 123 - · 117	325 099 112 088 .052 146 124	339 092 234 283 267 208	•667 •323 •185 -•044	•282 •150 •142	078 050	023		•206 •142 •139 •112 •125 •108 •125 -023 •039 -003	•115 •108 •156 •195 -•042 -•079 -•110	•162 •117 •288 •075 -•160 -•171 -•185	•557 -•206 -•210 -•007 •008	099 002 064 159 262	172	243	-•235		111
								a = (06 °	8 =	-20								L
4 5 6 7 8 9 0	•315 •075 •053 •069 •063 •060 -•188 •104 -•128	• 136 • 230 • 092 • 085 • 085 • 039 • 051 • 156 • 153 • 265	325 098 110	337	-034 -0189	-•015 -•105 -•121 -•174	-•273 -•266	263		• 206 • 142 • 139 • 112 • 127 • 105 • 123 • 042 • 006 • 043	•114 •109 •154 •146	•161 •117	•198 -•055 -•043 •009	•104 •048 -•031	020	•001 -•150 -•163	156		3 4 4 5 6 6 7 7 8 8 9 1 C 1 1 1
								a = (6 °	8 =	-10 0	l bear	4						L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 315 • 075 • 053 • 040 • 068 • 064 • 061 • 186 • 110 • 145	•136 •229 •092 •085 •084 •036 •046 •177 •186 •264	323 098 110 082 070	336 193 134 278 250	-•124 -•254 -•241 -•149	-•234 -•268 -•263 -•265	-•365 -•359	-•361		.206 .142 .141 .111 .127 .103 .121 044 003 056	•113 •110 •156	•236 •160 •116 •092 •099 -•092 -•094 -•058	•127	•267 •218 •164 •104 -•098	•182 •154 •112 ••032	•181 -•041 -•049	035		100
								a = 0	6 °	8 =	00 0								L
4567890	• 316 • 073 • 052 • 040 • 060 • 061 • 060 • 188 • 129 • 174	083	108	- ●333	141	-•255 -•246 -•247 -•258	-•351 -•344	354		.205 .142 .141 .112 .128 .103 .118 052 002	•238 •111 •110 •152 •127 -•052 -•050 -•059	.237 .161 .117 .100 .131 050 036	• 235 • 129 • 181 • • 019 • • 015 • • 023	•287 •213 •170 •132 ••036	•250 •198 •154 -•020	• 259 -• 048 -• 036	-•026		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
_					l			a = 0	6	8 =	10 °								
3 4 5 6 7 8 9 0	039 066	083 083 032 040	• 146 • 323 • 096 • 108 • 102 • 161 • 244 • 245 • 246	•108 •335 •317 •172 •225 •218 •218	209	- · 293 - · 284 - · 288 - · 292	-•366 -•358	362		.206 .142 .144 .113 .129 .103 .117 055 010	•239 •111 •110 •151 •108 ••043 ••011 ••011	•237 •160 •116 •059 •201 •017 •009 -•027		.361 .322 .241 .208 .072	•362 •293 •237 •047	•342 •006 •027	•030		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

Table 15 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at s	Station						_ower :	Surface	e at c	Station			T.,
Ori		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	18	9	19:00
									6 0		20 0								_
3 4 5 6 7 8 9	• 315 • 071 • 051 • 039 • 066 • 063 • 058 • 112 • 058 • 119	•136 •217 •088 •081 •010 •010 •019 •191 •218 •263	.145 310 095 054 042 169 282 315 302	315 -234 319 333	258 204 188	313 323		356		.205 .141 .143 .112 .127 .101 .114 053 008	*235 *109 *109 *148 *106 -•022 *053 *053	•235 •158 •115 •057 •280 •099 •048	• 235 • 099 • 297 -• 078 -• 042 -• 017	•533 •472 •665 •403 •369	•620 •558 •448 •287	•528 •188 •296	•259		111
			_					a = 0	6 0	8 =	30 0								_
3 4 5 6 7 8 9	.315 -073 -054 -041 -068 -066 -062 -012 -019 -068	•136 •227 •092 •086 •085 •128 •028 •194 •233 •263	.145 323 097 .001 .087 207 323 288 278	•107 •321 •255 •369 •331 •291 •268		- • 362 - • 358 - • 371 - • 368	391 381	-•371		.203 .140 .144 .111 .126 .100 .113 053 .034 .067	•238 •109 •109 •149 •129 •076 •109 •086	•235 •158 •115 •059 •353 •135 •086 •044	.234 .116 .279 068 018 019	.874 .742 .914 .643 .640	•888 •853 •617 •573	•688 •559 •570	•515		8 6 10 11
								a = 0	9 0	8=	00 °				- /				L
4 5 6 7 8 9	. 277 186 098 084 117 101 112 220 148 194	401 158 138 128 088 107 229 234 270	.056 -423 -164 -158 -260 -127 -245 -238 -244	•018 •417 •388 •178 •286 •275 •269	248 233 294 308	-•290 -•311 -•352 -•395	-•365 -•359	334		•277 •192 •197 •176 •165 •134 •166 -•012 •021 -•018	•313 •191 •164 •209 •173 ••016 ••010	•304 •232 •174 •159 •182 ••013 •011 •022	•312 •198 •268 •042 •049 •036	•417 •353 •318 •296 •032	•396 •348 •288 •062	•394 •060 •091	•106		10
								α = 1	2 °	8 = -	-30								
3 4 5 6 7 8 9	-•121 -•148	- 443 - 215 - 188 - 194 - 154 - 116 - 183 - 181 - 299	054 471 354 233 176 084 260 292 303	-•091 -•479 -•490 -•414 -•400 -•308 -•241		•045 -•094 -•178 -•328	-•263 -•271	226		• 357 • 270 • 260 • 244 • 250 • 211 • 271 • 091 • 101 • 067	•385 •259 •240 •298 •293 •039 •017 •002	.398 .308 .258 .384 .206 031 064 084	•384 •505 ••091 •002 •146 •140	•114 •144 •046 •081 ••227	.001 013 .028 128	•035 -•124 -•146	-•136		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								α = 1	2 0	8 = -	-20								
4 5 6 7 8 9	. 239 - 279 - 129 - 119 - 147 - 133 - 141 - 246 - 149 - 146	441 211 186 190 149 111 208 211 .301	051 468 350 231 172 127 272 300 308	086 475 475 380 360 312 202	•288 •131 ••118 ••363 ••352		349 344	330		• 358 • 269 • 260 • 245 • 251 • 211 • 267 • 070 • 082 • 049		• 398 • 309 • 259 • 276 • 225 • 007 • 035 • 034	•386 •311 •123 •115 •158 •134	•360 •300 •218 •105 ••100	•228 •209 •165 ••005	•244 •014 •000	•022		10

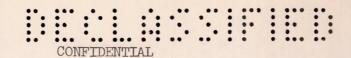


Table 15 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

= -		-		T	_	ce at	_						Lower	Surfac	e at S	Station			J
5 1		2	3	14	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
1 .:	238		05	209	1 .120			a =	12	8 =	-10						•221		_
3	244	149 103	460 345 238 190 176 280 292 285		259 333 382 357	- · 336 - · 346 - · 365 - · 388	368			• 358 • 271 • 261 • 244 • 250 • 210 • 268 • 063 • 087 • 055	• 259 • 239 • 305 • 261 • 045	•307	• 377 • 283 • 135	.474 .415 .336	• 418 • 337 • 176				
								a =	12°	8 =	00 0								1
	125 119 146 134 140 244	407 213 190 188 154 132	051 450 310 271 223 168 271 264 269	428 331 315 297 203		160 181 231 277	262 246	210		.357 .269 .259 .247 .249 .211 .252 .047 .081	• 385 • 259 • 241 • 293 • 258 • 047 • 052 • 046	• 399 • 306 • 259 • 254 • 267 • 051 • 086 • 097	• 385 • 291 • 379 • 132 • 142 • 123	•267 •241 •226	•284 •231 -•007	•307 -•034 •008	019		
								a =	12 °	8=	10 °								
1	276 25 119 44 33 40	213 191 189 113 102	464 325 186 233 268	310	230 220 277 281	-•244 -•256 -•297 -•326		-• 258		• 357 • 270 • 259 • 248 • 250 • 212 • 249 • 040 • 068 • 056	• 386 • 258 • 242 • 292 • 237 • 071 • 103 • 105	•399 •307 •257 •203 •345 •124 •118 •105	• 385 • 373 • 424 • 101 • 129 • 111	• 575 • 504 • 423 • 401 • 168	• 497 • 467 • 391 • 159	•460 •108 •186	•158		
								a = 1	2 °	8 =	20								L
1	77 - 25 - 19 - 44 - 33 - 27 - 28 -	• 435 • 210 • 186 • 172 • 063	254	429 .199	284 269 317 319	295	-•325 -•313	282		•357 •270 •260 •247 •250 •216 •247 •040 •080 •108	•385 •258 •241 •290 •238 •126 •170 •158	•399 •307 •258 •202 •442 •198 •158 •110	• 385 • 143 • 509 • 078 • 114 • 117	•785 •671 •800 •601 •507	•761 •739 •549 •446	•594 •431 •464	•406		
1	1							$\alpha = 1$	2 °	8 =	30								
23 	76 - 25 - 18 - 43 - 13 - 53 - 57 -	• 437 • 193 • 145 • 129 • 073 • 025 • 205	121	-• 372 -• 264 -• 227	342	313 320 351 364	341 330	298		356 270 259 246 251 221 246 046 198	•385 •256 •242 •290 •312 •201 •235 •212	•397 •304 •256 •201 •500 •266 •211 •176	• 384 • 140 • 554 • 106 • 193 • 157	.882	1.025 1.013 .790 .700	•800 •732 •654	•579		

Table 15 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+			l	Jpper	Surface	e at S	Station					L	ower S	Surface	at St	tation			4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	10
								a =	15	8 =	00								
3 4 5 6 7 8 9	-• 138 -• 174 -• 159 -• 165	450 311 291 153 145 146 262 275	451 403 389 310 365 333 291 295	406 364 328 371 334 275	-•140 -•254 -•337	217 259 321	337 333			•419 •329 •316 •309 •322 •307 •357 •127 •149 •131	• 446 • 323 • 329 • 398 • 365 • 121 • 124 • 123	•448 •365 •349 •377 •365 •131 •170 •181	• 385 • 514 • 232 • 250	• 448 • 396 • 374 • 354 • 066	• 429 • 407 • 337 • 077	•416 •076 •126	•115		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

Table 16

Configuration F3 $M = 1 \cdot 61$ $R = 4 \cdot 2 \times 10^6$

=		_	_	1	_	1	Station	1				-	Lower					
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1.	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	00 °	8 =	-15							
	• 347 • 062 • 029 • 041 • 022 • 022 • 009 • 077 • 040 • 137	• 312 • 037 • 013 • 009 • 005 • 125 • 018 • 167 • 153 • 251	.304 .031 .009 .093 032 038 066 077	.304 .423 006 .064 121 153 157	*373 *332 *302 *331 *051	•404 •278 •211 ••028	029	•031		.077 .036 .032 .009 .026 .017 .079 076 047	•063 •015 •006 •109 •035 ••162 ••155 ••160	045	014 109	086	- • 263 - • 238 - • 233 - • 265	251 298 310	260	
_								α =	00 °	8 =	00 0							
	• 344 • 058 • 023 • 034 • 026 • 014 • 006 • 079 • 047 • 139	*308 *035 *009 *007 *003 *117 *017 -*172 -*164 *244	*302 *027 *006 *086 *035 *047 *156 *142 *153	•299 •424 -•009 •002 -•139 -•150	022	048 071 039 193		293		• 071 • 034 • 026 • 006 • 022 • 007 • 072 • 079 • 047 • 143	•057 •010 •002 •102 •030 ••167 ••156 ••138	029 144 129	.504 020 001 141 143	•118 •031 •039 •016 -•128	.009	•077 -•173 -•164	-*196	
1								a = (00 °	8=	10 °							
	• 344 • 061 • 027 • 039 • 028 • 015 • 006 • 075 • 049 • 136	*310 *038 *011 *009 *005 *122 *021 -*166 -*160 *245	• 302 • 030 • 009 • 083 • 032 • 041 • 186 • 178 • 187	• 303 • 4 32 • 000 • • 070 • • 163 • • 180 • • 172	036 073 126 066		324 315	341		.072 .034 .038 .007 .023 .007 .071 077 048	.058 .009 .003 .104 .031 166 151	.043 .008 .085 029 018 088 085	•506 -•016 •046 -•129 -•133 -•143	.277 .164 .192 .097 077		•261 -•085 -•073	072	
1								a = 0	00 °	8 =	20 0							
	• 346 • 064 • 031 • 043 • 030 • 017 • 010 • 072 • 048 • 131	• 311 • 039 • 013 • 010 • 005 • 123 • 023 -• 162 -• 164 • 248	• 302 • 032 • 011 • 084 • 032 • 049 • 217 • 224 • 227	• 302 • 439 • 002 • 154 • 227 • 225 • 215	-•135 -•141		-•377 -•369	- ∗ 364	,	.074 .033 .040 .009 .025 .008 .069 ~.076 ~.044	.059 .013 .003 .102 .033 164 097 043	.041 .007 .083 034 .055 040 054 072	•505 -•015 •071 -•125 -•182 -•168	•519 •397 •440 •044 •007	•507 •426 •245 •047	•447 •070 •108	•135	
1					-			a = (00 0	8 =	30 °							
-	• 343 • 060 • 026 • 038 • 024 • 013 • 006 • 076 • 057 • 134	• 307 • 035 • 011 • 007 • 003 • 123 • 021 • • 166 • • 179 • 244	• 300 • 027 • 009 • 081 • 034 • 065 • 254 • • 271 • 282	002 385 404 304	-•275 -•324	-•370 -•364 -•385 -•400	406 393	-•365		.069 .028 .036 .003 .020 .002 .063 ~082 ~050	.055 001 .098 .027 168 002	.036 .003 .079 037 .172 007 025 077	•498 -•018 •089 -•147 -•273 -•304	.851 .785 .708 .207 .176	•731 •644 •480 •295	.641 .350 .392	• 425	

Table 16 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

			Upper	Surface	e at S	Station			T		- 1	Lower	Surface	e at S	Station			14
1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3.	4	5	6	7	8	9	Orif
							a = 0	3 °	8 =	00								
- 338 - 009 - 020 - 007 - 030 - 027 - 023 - 125 - 104 - 191	-233 -070 -046 -039 -044 -056 -064 -216 -227 -251	•226 •123 •046 •009 •159 •122 •185 •176 •185	073 180 188	057 107	156	349 343	378		.139 .086 .081 .063 .075 .053 .172 022 016 098	046	•071 •008 -•094 -•086	091 088	•142 •089 •094 •108 ••077	•152 •172 •093 -•079	•212 -•096 -•088	086		1 2 3 4 5 6 7 7 8 9
							a = 0	6 °	8 = -	-30								
- 318 - 068 - 050 - 033 - 070 - 053 - 059 - 156 - 116 - 211	•167 -•216 -•089 -•083 -•082 •009 -•109 -•265 -•170 •264	050	233 061 242 247		.576 .501 .240 012	•039 •018	•146			044	•162 •296 •154 •001 -•181 -•207	•160 -•213 -•286	090 123 170	311	- • 285 - • 352 - • 368	343		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a = 0	6 0	8 = -	-20 °								L
- 318 - 069 - 050 - 034 - 073 - 057 - 060 - 156 - 119 - 211	*168 -*216 -*090 -*084 -*083 *010 -*110 -*262 -*287 *265	224	121 232 066 212 206		•103		080		• 205 • 139 • 137 • 121 • 118 • 114 • 252 • 020 • 002 • 051	•121 •110 •265 •143 ••043	•160 •290 •123 •022 -•162 -•157	•150 -•094 -•170 -•164	031 028 069	189 157	283	290		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a = 0	06	8 = .	-10 °								
• 318 • 076 • 052 • 037 • 072 • 057 • 063 • 159 • 123 • 213	•167 -•216 -•092 -•085 -•084 •011 -•110 -•265 -•289 •263	316 093 057 226 203	118 226 084 201 193	027 .056 157		-•267 -•289	-•280		.203 .138 .136 .122 .118 .111 .251 .022 .003	•141 -•045	•159 •290 •127 •039 -•124 -•104	•152 •022 -•101 -•106	•005 •083	•077 •033 ••115	•055 -•141 -•145	-•163		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
							a = (06	8 =	00 °								
-315 -073 -052 -038 -079 -059 -063 -158 -127	086 084 .009 109	314 092 056 217 204 188	114 230 125 222 229	034 042 047 142	064	270 254	252		•200 •135 •136 •119 •116 •110 •250 •020	•265 •137 -•044	.158 .288 .126 .052 056 052	•153 •116 -•055 -•046	•078	• 216 • 136	093	093		1 2 3 4 5 6 7 8 9
	- 009 - 009 - 029 - 027 - 030 - 027 - 023 - 125 - 104 - 191 - 318 - 068 - 050 - 033 - 070 - 053 - 059 - 116 - 211 - 318 - 068 - 050 - 033 - 070 - 021 - 121 - 318 - 068 - 050 - 033 - 070 - 021 - 037 - 067 - 063 - 072 - 037 - 063 - 073 - 075 -	- 318	2 3 388 -233 -226 -0099 -070 -123 -020 -046 -046 -007 -039 -009 -030 -044 -159 -027 -056 -122 -023 -064 -185 -025 -027 -185 -125 -227 -185 -125 -227 -185 -191 -251 -185 -050 -089 -090 -090 -033 -083 -054 -053 -099 -059 -059 -109 -069 -165 -050 -090 -094 -053 -066 -115 -116 -264 -150 -050 -090 -094 -053 -060 -1094 -053 -060 -1094 -053 -060 -1094 -054 -056 -159 -057 -010 -164 -052 -092 -093 -037 -085 -057 -010 -164 -052 -092 -093 -037 -085 -057 -010 -164 -052 -092 -093 -037 -085 -057 -072 -084 -226 -057 -011 -203 -057 -010 -265 -156 -057 -011 -203 -057 -011 -012	2 3 4 	2 3 4 5	2 3 4 5 6	18	1	1	1	1	$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4	$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 7 8 1 4 4 1 1 2 1 2 3 4 1 2 1 2 3 4 1 2 1 2 1 2 3 1 2 2	1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 2 3 4 5 6 7	1	1



Table 16 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-				Upper	Surfac	e at s	T						Lower	Surface	e at S	Station		
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
								a = 0	6	8 =	10							
4 5 6 7 8 9	• 314 • 074 • 051 • 039 • 075 • 057 • 062 • 159 • 129 • 211	• 165 • 216 • 090 • 086 • 085 • 011 • 110 • 265 • 287 • 263	•150 •314 •093 •056 •225 •203 •212 •222 •231	•111 •115 •227 •167 •241 •241 •226	121 156 177	-•294 -•244 -•286 -•361	-•357 -•340	328		•201 •135 •137 •121 •115 •109 •245 •019 •005 -•058	•228 •116 •106 •263 •138 -•046 -•033 •017	•233 •157 •287 •127 •094 •001 -•005 -•012	.885 .149 .166 049 057 120	•374 •289 •406 •239 •032	•500 •409 •315 •071	•436 •063 •097	•112	
								α = 0	6 °	8 =	20							
3 4 5 6 7 8 9	• 315 • 073 • 073 • 053 • 039 • 077 • 059 • 063 • 158 • 131 • 212	.166 216 090 086 084 .013 108 262 284 .261	•149 •315 •093 •057 •225 •203 •235 •250 •261	•112 -•113 -•225 -•233 -•309 -•277 -•243	262	- · 368 - · 346 - · 365 - · 396	-•381 -•368	352		.202 .132 .140 .122 .117 .108 .246 .018 .006	•227 •117 •104 •262 •136 ••042 •069 •071	•232 •154 •287 •125 •209 •055 •047 •015	•885 •149 •208 ••042 ••157 ••203	.696 .616 .674 .377 .173	•700 •600 •497 •296	.604 .278 .352	•373	
								a = 0	6 °	8 =	30 °							
3 4 5 6 7 8 9 10	• 319 • 072 • 052 • 037 • 060 • 063 • 156 • 130 • 195	.169 215 090 085 081 .016 105 262 286 .262	•151 -•313 -•092 -•056 -•221 -•202 -•261 -•279 -•300	111 224 311 438 376	332 303 337	386 402	-•393 -•376	355		•203 •137 •143 •122 •118 •112 •244 •021 •013 •018	•228 •117 •106 •262 •138 •044 •147 •113	•234 •158 •287 •126 •335 •118 •047 •030	*885 *152 *282 -•093 -•232 -•251	1.082 .962 .904 .581 .418	.872 .830 .621 .595	•716 •619 •591	•573	
							120	a = (19	8 =	00							
3 4 5 6 7 8 9 0	. 277 163 093 079 108 101 101 185 163 232	-092 -369 -141 -130 -129 -035 -156 -288 -307 -294	.056 419 189 103 259 292 352 230 214	275 418 206 288	-•181 -•152 -•254	266	-•385 -•375	-•352		•286 •206 •207 •179 •193 •283 •321 •057 •043 -•021	•316 •185 •175 •342 •241 •010 •014 •012	•318 •242 •411 •193 •110 •007 •053 •047	• 226 • 182	•208 •152 •362 •225 •010	•441 •362 •276 •040	•376 •024 •061	•073	
								a =	12	8 = -	-30							
3 4 5 6 7 8 9	138	219 190 184 102	467 400 177	298	•286 •430 •278 •317 •053	•405 •394 •239 ••196	032 085	•042		.356 .267 .259 .245 .250 .448 .386 .101 .067	•384 •259 •241 •425 •332 •046 •005	.308 .492 .307 .134 064	•344 -•175 -•250	075 099 162		-•251 -•331 -•343	351	

Table 16 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F3

M = 1.61

R = 4.2 × 106

-				Upper	Surfac	e at S	Station					1	ower	Surface	e at S	Station			1
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = 1	.2 °	8 = -	20 °								
4567890	• 242 • 273 • 119 • 110 • 141 • 126 • 132 • 196 • 168 • 244	-022 -434 -213 -187 -180 -097 -170 -308 -328 -306	044 464 393 176 288 341 294 192 201	-•055 -•439 -•456 -•276 -•281 -•273 -•233	•358 •100 ••060 •078 ••138	.080 .106 .094 291	-•181 -•220	218		• 358 • 270 • 265 • 249 • 254 • 436 • 368 • 092 • 067 • 022	•387 •263 •244 •408 •323 •043 •013 -•016	•394 •308 •489 •261 •142 ••034 ••028 ••038	1.208 .285 006 109 094 067	177 .051 .027 019 182	003 .015 009 169	025 193 178	251		
								a = 1	2 °	8 = -	10								L
4 5 6 7 8 9 0	· 243 - 271 - 123 - 110 - 141 - 125 - 133 - 197 - 174 - 246	.020 435 215 188 179 097 172 308 329 .308	045 468 393 178 287 340 373 234 208	053 438 460 305 294 238 193	-•196 -•086 -•297	264 202 103 358	-•340 -•323	386		. 359 . 271 . 264 . 248 . 253 . 434 . 368 . 092 . 067 . 020	•387 •262 •245 •409 •321 •046 •017 •000	•395 •308 •492 •262 •149 •023 •024 •015	1.203 .287 .127 019 013 .012	.051 .077 .193 .141 064	•254 •203 •131 ••037	• 238 -•047 -•041	-•042		11 11
								a = 1	2 °	8=	00 °								L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 237 • 273 • 125 • 116 • 148 • 133 • 140 • 202 • 180 • 251	.017 421 218 193 186 101 179 312 332 .303	- • 457	451 335 350 326	168 100 119 262	188		240		. 353 . 263 . 258 . 242 . 247 . 428 . 362 . 086 . 063 . 015	•381 •256 •237 •403 •316 •036 •028 •048	•388 •304 •489 •258 •177 •087 •080 •072	1.200 .285 .232 .044 .069 .117	•150 •128 •379 •233 •053	•438 •344 •286 •050	•369 •008 •055	•040		1 1 1
								a = 1	.2 °	8 =	10								L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 237 • 267 • 126 • 115 • 146 • 132 • 127 • 199 • 182 • 246	.016 434 217 193 183 102 179 315 330 .306	047 464 393 178 285 340 410 288 188	-•292 -•348 -•300	205	283 254 286 358	-•325 -•318	287		. 355 . 269 . 259 . 245 . 249 . 432 . 364 . 089 . 067 . 015	•382 •258 •238 •404 •318 •040 •093 •106	•393 •305 •491 •263 •247 •156 •146 •116	1.204 .286 .306 .067 .077 .021	•377 •333 •580 •362 •140	•628 •517 •449 •222	•525 •224 •266	•261		1
_								a = 1	.2	8 =	20 °								L
3 4 5 6 7 8 9 0	. 236 274 128 118 140 132 139 202 186 246	•015 -•442 -•220 -•192 -•185 -•101 -•183 -•320 -•339 •303	047 470 390 183 303 336 409 300	441 480 297	318 325 373	- · 358 - · 346 - · 369 - · 385	370 360	316		353 266 258 244 248 428 360 085 069	•380 •257 •238 •404 •318 •089 •184 •158	•390 •303 •489 •259 •236 •157 •130	1.199 .283 .406 .040 046 027	•797 •813 •838 •559 •303	•815 •777 •556 •568	•677 •582 •551	•527		



Table 16 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F₃ M = 1.61 $R = 4.2 \times 10^6$

=		-		Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = 1	12 °	8 =	30								
3 4 5 6 7 8 9 0	- · 127 - · 119 - · 149 - · 134 - · 142	-•440 -•221 -•196 -•187 -•103 -•183	- 473 - 393 - 183 - 307 - 335 - 411 - 379	486	402 375 389 418	392	-•394 -•381	346		• 348 • 262 • 258 • 243 • 244 • 427 • 361 • 104 • 171 • 226	• 378 • 253 • 234 • 401 • 380 • 216 • 222 • 208	•301 •487 •264 •511		1 • 124 1 • 068 • 717	1.071	•859 •869 •748	*683		111111111111111111111111111111111111111
								a = 1	15 °	8 =	00 0								1
3 4 5 6 7 8 9 0	- 201 - 365 - 148 - 138 - 174 - 158 - 166 - 215 - 195 - 262	452 323 293 150 080 197 335	446 401 325 403 422	412 348	225 190 174 258	233 269		265		• 417 • 325 • 316 • 307 • 323 • 534 • 415 • 127 • 102 • 059	•447 •320 •366 •540 •372 •081 •100 •106	• 451 • 373 • 582 • 382 • 338 • 145 • 131 • 118	1.314 .370 .363 .131 .167 .153	•163 •178 •463 •327 •164	• 563 • 451 • 399 • 169	•475 •169 •219	•208		1 1 1
								a = -0	06	8 =	00 °								1
12345678901	. 281 . 193 . 132 . 129 . 135 . 117 . 134 . 021 . 038 - 050	.267 .206 .140 .109 .114 .282 .139 046 068 .329	•040	•188			108	-•119		054 071 057 069	086 005 106 261 281	044 220 203 180 187	130 231 225	056	171	242 327 293	327]
								a = -(06	8 =	20								1
12345678901	.280 .195 .134 .127 .134 .114 .135	. 265 . 204 . 139 . 109 . 111 . 282 . 138 045 075 . 324	•097 •226 •170 •287 •116 •025 -•170 -•167 -•150	•185 -•076	208 058 035 089	190 182		300		051 057 076 060 072 042 167	263 080 091 018 110 267 284 099	-•110 -•051 -•229 -•117 -•119 -•130	228 069 216 212	•189 •281 ••087	•300 •056	098	050		111111111111111111111111111111111111111

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

ri f			_	1	Surfac		_							Surface					Orif
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	.385 .055 .017 .027 .008 .005 .031 .006 -145 -079	*350 *027 *011 *009 *047 *025 *146 *146	.277 .020 018 003 .007 149 155	•272 •018 •015 ••023 ••130 ••131	•210 •052 •036 •027	.064 .033 .018 157	•284 -•169 -•188	a = (239)	00	8 = .083 .042 .042 .006 .025 .019136066129	•028 •017 •038 •021 •130 •127 •129	.000 015 .020 137 138	015 135 140	003	011	•013 -•212 -•219	-•276		111
								a = 0	00 °	8 =	10								
	.383 .055 .020 .026 .010 .004 .036 .007 136	• 354 • 033 • 016 • 002 • 001 • 052 • 045 • 143 • 159 • • 174	•282 •025 •021 •020 ••037 ••203 ••200 ••204	.025	051 047	- • 254 - • 229 - • 189 - • 224		343		.084 .039 .046 .000 .022 .022 .016 149 070	•031 •012 •036 •019 -•127 -•092 -•091	005 027 .082 080 086	*046 -*129 -*161 -*161	•237 •161 •197 •091 ••080 ••081	• 286 • 222 • 188 • • 071	•325 -•070 -•058	007		1
-								a = 0	0 0	8 =	20 0								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 .0 1	.385 .053 .018 .029 .012 .003 .035 .007 133 038	• 353 • 036 • 015 • 002 • 002 • 054 • 094 • 123 • 154 • • 177	.286 .026 008 .169 016 233 271 275	•025 •400 ••292 ••304 ••338	325 310 125 126	- 343 - 350 - 339 - 338		377		.073 .022 .043 001 .019 .017 .006 167 070	•021 •001 •027 •006 ••143 ••057 ••045	• 038 • 004 • • 021 • 042 • 125 • • 030 • • 032 • • 061	019 268 270 229	•584 •375 •455 •261 •022 •058	•563 •482 •385 •054	•538 •084 •133	•217		111
								a = 0	0 0	8 =	30								L
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1	.384 .055 .022 .030 .010 .001 .039 .016 053 .038 013	• 354 • 029 • 014 • 002 • 005 • 175 • 069 • 130 • 170	.286 .024 012 .284 .088 223 303 340	•275 •021 •314 •477 •406 •460 ••442		394 403 382 372	102 372 388	369		.070 .034 .049 003 .017 .019 .002 154 051	•021 •006 •033 •003 •003 •027 •027	.045 .007 016 042 .224 .057 .005	-•171 -•330 -•276 -•331	•918 •730 •805 •646 •204 •299	•847 •788 •634 •351	•729 •367 •449	•523		1011
								$\alpha = 0$	6	8 =	00 0				-				L
3 4 5 6 7 8 9 0	.327 -094 -077 -059 -097 -085 -052 -076 -218 -155 -195	.087 -290 -093 -106 -103 -052 -052 -216 -214 -221	.124 -344 -132 -108 -102 -227 -233 -237	382 218 165 209 228		-•387 -•364 -•348 -•281	.085 398 398	393		.206 .142 .163 .107 .128 .110 .110 064 .001	•152 •121 •140 •126 ••064 ••051 ••051	•247 •154 •120 •098 •134 ••049 ••056	•123 -•040 -•041 -•040	•271 •247 •193 •153 •019 ••001	•257 •201 •180 ••015	•271 -•006 -•040	059		10

Table 17 Continued

Configuration G

M = 1.61

R = 4.2 × 106

rif				Upper	1	1	1	1				1	Lower	_		Station			T
ò		2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06 °	8 =	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 332 • 089 • 070 • 054 • 086 • 074 • 042 • 073 • 178 • 113 • 151	081	335 121 047 150 286 304	349 067 193 233	389 349 192		405	402		• 208 • 138 • 151 • 108 • 121 • 106 • 107 • 083 • -003 • -105		•112 •064 •189 •025	.008	.336 .322 .600 .325 .088 .068	.565 .455 .359 .066	.504 .066 .106	•161		
								a =	06 0	8 =	20 0								1
5 6 7 8 9	• 328 • 088 • 071 • 053 • 083 • 078 • 047 • 032 • 091 • 044 • 115	*096 -*274 -*080 -*096 -*094 *019 *044 -*178 -*218 -*244	• 143 • 339 • 067 • 121 • 146 • 268 • 327 • 340	005 305 .205 389 372 281 347	412 368	- · 428 - · 412 - · 406 - · 392	402	381		• 206 • 138 • 151 • 109 • 114 • 114 • 101 • 083 • 014 • - 100	•155 •116 •142 •109 ••081 •045 •055	•249 •153 •112 •049 •258 •105 •064 •084	•305 -•002 -•124 -•181	•580 •661 •634 •683 •281 •251	•793 •765 •584 •294	.675 .281 .373	• 453		
								a = 0	06 °	8 =	30								1
3 4 5 6 7 8 9 0	• 326 • 093 • 075 • 059 • 092 • 087 • 050 • 137 • 033 • 019 • 065	.093 287 090 098 100 .138 .112 166 186	•132 -•340 -•041 •221 -•086 -•317 -•322 -•331	006 219 .100 426 258 352 298		427 427 408 392	407	388		•199 •142 •159 •112 •127 •114 •108 -074 •034 •006	•161 •128 •140 •104 •017 •106 •121	•241 •155 •117 •064 •328 •142 •178 •142	•282 •027 -• 192 -• 214	1.022 .935 .814 .983 .630 .540	1.019 1.019 .777 .618	.860 .693 .615	. 658		11
								a = 1	2 °	8 =	00 °								L
3 4 5 6 7 8 9 0	136 114 164	098425187179183163112271266267	022 448 229 191 177 273 275 277	-•180 -•470 -•444 -•355 -•348 -•363 -•333	-•290 -•300 -•246 -•282	-•312 -•311 -•284 -•322	005 368 356	-•356		.348 .279 .286 .242 .242 .202 .235 .031 .056	• 282 • 244 • 277 • 229 • 018 • 043 • 043	• 394 • 293 • 254 • 213 • 250 • 037 • 037 • 050	• 276 • 058 • 058 • 059	.422 .363 .326 .283 .063	•400 •348 •286 •012	•399 -•003 •037	•063		1 1 1
								a = 1	2 0	8 =	10								L
3 4 5 6 7 8 9 0		103 436 185 179 188 078 067 247 289 312	167 083	083	349	351	093 361 361	361		.349 .277 .292 .247 .246 .199 .229 .023 .057	• 286 • 254 • 281 • 227 • 020 • 078 • 117	.400 .281 .253 .186 .333 .140 .121 .137	• 461 • 160 • 119 -• 021	.604 .557 .684 .535 .244	•691 •624 •523 •214	.603 .187 .269	• 366		1 1 1

Table 17 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration G M = 1.61

R = 4.2 x 106

Ori				1			Station	-		-		_	Lower			Station			1:
0		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	L
			4					a = :	12	8 =	20								
3 4 5 6 7 8 9 0	.205 294 134 114 160 141 086 013 107 083 164	-•102 -•435 -•185 -•182 -•149 •016 -•034 -•204 -•258 -•274	024 453 133 080 098 350 310 234	•132 -•407 -•281 -•164	389 389 364 378	- · 385 - · 385 - · 371 - · 387		372		• 342 • 267 • 284 • 236 • 236 • 204 • 222 • 007 • 083	.244	.404 .279 .244 .180 .379 .204 .202	•554 •201 -•001 -•101	.856 .721 .799 .862 .487	• 953 • 920 • 681 • 482	•706 •554 •514	.554		
								a =	12 °	8 =	30 0								L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 204 • 290 • 136 • 117 • 159 • 110 • 067 • 142 • 036 • 068 • • 113	101 430 170 145 123 158 053 097 192 159	023 302 044 072 072 308 338 308	-•173 -•193	417 395 385 385	- · 385 - · 385 - · 385 - · 372	381	355		• 342 • 268 • 277 • 234 • 234 • 200 • 214 • 004 • 086 • 038	•210 •067 •231	• 394 • 283 • 236 • 192 • 437 • 285 • 285 • 246	*641 *156 -*081 -*122	1.044 .939 1.215	1.182 1.193 1.000 .778	• 962 • 876 • 701	•719		
								a = -0	06 °	8 =	00 °								
	• 292 • 181 • 127 • 128 • 110 • 106 • 129 • 108 -• 070 -• 016 -• 075	• 363 • 198 • 133 • 100 • 105 • 162 • 122 • • 070 • • 068 • • 066	•151 •221 •108 •124 •116 ••065 ••065 -•068		•325 •263 •202 •169	•271 •213 •171 ••047	129 100 069	085		069 050 047 087 066 060 061 212 126 174	082 058 058 063 204 198	302 119 105 114 085 218 216	143 208 228	190 102 118 232	260 267 202 212	263	-•336		
								a = -	06 °	8 =	10 °		14						L
10	• 299 • 183 • 126 • 125 • 112 • 101 • 106 • 055 • 006 • 066	• 365 • 199 • 135 • 103 • 106 • 169 • 131 • 081 • 083 • 081	•156 •224 •110 •124 •085 ••101 ••118 ••127	138	050 .106 .078 .048	018 .039 .031 148	187	-•252		069 043 043 083 064 064 201 109 136	086 082 065 037 172 174 166	302 116 108 075 050 180 204	240 250	152 162 231	*008 -*070 -*041 -*247	•031 -•235 -•235	-•248		
								a = -	06	8 =	20 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9	• 291 • 194 • 127 • 128 • 114 • 101 • 125 • 106 • 050 • 002 • 044	• 366 • 197 • 134 • 107 • 108 • 169 • 158 • • 073 • • 096 • • 104	•150 •222 •111 •211 •065 •134 ••153 ••169	•296 -•095 -•239 -•220	248 116 025 082	219	298	331		075 040 049 085 068 069 061 211 106	087 087 070 054 148 130	189	277 226 278	210	•140 •139	• 294 -•082 -•090	•010		

Table 17 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

1	-	To	T 7		_		Station	T .		-	1 -	-	_	_	-	Station			T
5		2	3	14	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	
								a = -0	6	8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 7 8 9 0	• 295 • 182 • 133 • 129 • 119 • 103 • 126 • 112 • 034 • 054 • 016	.369 .202 .140 .107 .110 .174 .236 026 076 097	• 151 • 223 • 113 • 268 • 146 • • 149 • • 209 • • 235	-+356	316 117 218	319 339 314 314	371	365		069043043086060063063210086061	084 080 064 043 124 098	104	306 295	049	•578 •432 •358 •049	•579 •105 •157	•266		
								a = -1	2 °	8 =	00 0								1
1 22 33 44 45 55 66 77 78 38 99 11	• 165 • 332 • 239 • 244 • 221 • 218 • 236 • 216 • 020 • 068 • 016	• 257 • 341 • 236 • 223 • 222 • 291 • 239 • 027 • 025 • 028	.009 .362 .232 .252 .236 .028 .025 .036	089 .367 .272 .258 .066 .057 .058	•290 •412 •361 •316	•408 •359 •306 •071	-•252 •018 •072	•082		121 251	~•166 ~•166	180 145 261	-•319 -•331	314 303 303 317	366 376 325 342		-•389		111111111111111111111111111111111111111
1								a = -1	2 °	8 =	10 0								L
1 2 3 3 3 4 4 5 5 5 5 5 5 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7	• 169 • 323 • 237 • 241 • 223 • 218 • 232 • 223 • 035 • 061 • 020	.262 .337 .232 .218 .223 .295 .237 .012 .009 .002	•011 •367 •232 •259 •219 -•016 -•041 -•052	-•096 •376 •244 •087 -•078 -•078 -•091	•206 •243 •202 •193	•191 •186 •153 -•070	070 083 075	-•075		108 146 121 121	164 093 211	183 130 130 263	342 258	133 338 325 301	165 230 283 349	209 324 324	-•361		1
_								a = -1	2 °	8 =	20 0								L
33	• 160 • 322 • 236 • 237 • 217 • 215 • 231 • 220 • 046 • 076 • 024	• 259 • 334 • 235 • 221 • 221 • 290 • 250 • 005 • 008 • 016	•007 •359 •231 •306 •186 ••032 ••064 ••083		•149			329		118 146 125 126 131		193 151 136 254 282		•116 -•367 -•320	•179 -•005 -•063 -•329	•135 -•228 -•228	-•165		1 1
L								a = -1	2 0	8 =	30								
	• 161 • 331 • 241 • 245 • 220 • 216 • 239 • 229 • 086 • 130 • 077	• 261 • 335 • 240 • 224 • 221 • 298 • 315 • 038 • 002 -• 019	•009 •365 •242 •422 •229 -•063 -•088 -•116	•369 •415 •079 ••320 ••298	262 161 024 155	255	•048 -•313 -•317	343		114 148 127 127	170 107 204 147	189 148 054 218	-•388 -•373	302	*424 *240 *071 -*276	• 34G • 099 • 075	•054		1

Table 18

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

- 1				Jpper						-	1 0			Surface		Station		
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
								a = 0	0 0	8 =	00							
2233 44 45 55 77 73 39 11	.347 .068 .032 .039 .032 .024 .016	*315 *045 *022 *019 *014 *071 *022 133 137 *249	.305 .038 .013 .010 030 .018 144 143 155	.345 .097 .005 030 167 152	•437 •097 •019 •009 -•011	•035 •010 ••005 ••173	198 203	229		.077 .035 .031 .009 .027 .009 .026 116 060	.060 .014 .006 .037 .030 130 125 132	.041 .010 .002 030 .020 138 132 143	164	•123 •007 -•003 -•017 -•153	•019 •002 •020 •160	•015 -•213 -•199	-•252	
_								a = 0	00 0	8 =	10 0							
0	. 354 . 070 . 036 . 045 . 037 . 028 . 021 101 053 125	*317 *049 *024 *021 *017 *085 *018 -*150 -*159 *219	*309 *041 *016 *029 *045 *018 *-173 *-177	•345 •039 •089 •066 •165 •202 •188	•328 •024 •013 •059 •083	106				• 079 • 036 • 040 • 014 • 034 • 012 • 026 - 116 - 049 - • 097	*062 *015 *007 *031 *048 -*101 -*093 -*100	.043 .013 010 .005 .073 097 103 115	•039 •073 -•006 -•144 -•193 -•091	•347 •118 •057 •070 -•049	•218 •153 •128 •159		093	
								a = 0	00 °	8=	20 0							
12345678901	. 354 . 072 . 037 . 048 . 037 . 024 . 023 078 035 104	*319 *050 *026 *020 *016 *095 *038 -148 -*174 *214	•309 •044 •019 •033 ••018 ••085 ••236 ••223 ••228	•347 •039 ••007 ••219 ••250 ••211 ••194	-•121 -•212	224 259	335 324	332		.079 .039 .045 .014 .032 .012 .028 119 034 039	•027 •055 ••055 ••047	•022 •144 -•052 -•079	•181 -•115 -•237 -•232	•576 •325 •265 •184 •066	•477 •401 •324 •181	•463 •074 •115	•136	
								a = 0	00 °	8 =	30 °							
12345678901	. 349 . 070 . 035 . 047 . 033 . 020 . 023 - 013 . 001 - 066	• 316 • 048 • 022 • 017 • 014 • 151 • 072 - • 146 - • 187 • 203	.308 .041 .016 .041 .079 126 295 313 307	378	207	349	376 360	338		*076 *035 *044 *011 *028 *009 *019 *118 *044 *034	.012 .003 .024 .134 012	.009 014 .077 .225 040 069	•217 -•237 -•294 -•302	.861 .653 .695 .354 .260	•736 •678 •548 •248	•336 •411	-• 421	
								a = 0	03	8 =	00 °							
4567890	. 343 .004 012 002 019 025 011 150 097 158	.229 059 038 036 034 .023 030 174 171 .249	032 045 066 036 182	058	-•118 -•085 -•094	206 137	-•348 -•322	368		• 140 • 087 • 084 • 058 • 077 • 057 • 070 - • 073 - • 023	.060 .055 .104 .081 091 085	.090 .076 .041 .082 089 089	.081 .037 112 089 074	•182 •146 •095	•209 •156 •107 •169	070	056	



Table 18 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

ri f			_	Upper	1	1	_						-		e at S				Orif
Ori		2	3	4	5.	6	7	8	9		-30°	3	4	5	6	7	8	9	(
4 5 6 7 8 9	- 317 - 073 - 051 - 036 - 072 - 058 - 057 - 179 - 026 - 044	090 083 081 036 .028 106 127	- 1522 - 3199 - 094 - 1166 - 013 030 - 136 - 170 - 194	271 230 299 364 375	•614 •392 -•050	• 337	•078	a = .190	06	8 = .207 .141 .141 .120 .121 .103 .176 .040 .022043	•232 •124 •110 •200 •154 ••079 ••103	.165 .119 .195 002 179 191 195	•413 -•277 -•291 -•246	064 149 250 222	-•282 -•324 -•270 •088	347	-*347		1 1 1
					100			α =	06 °	8 =	-20 6								
3 4 5 6 7 8 9	049 033 069 054	086 081 080 031 006 142 159	090 111 024 028	310	•568 •282 -•042 -•079	•108	-•121 -•148	075		• 206 • 141 • 141 • 123 • 120 • 102 • 148 • 006 • 000 - • 062	•125 •111 •185 •125	•166 •132 •092 •048 -•130	•052 -•115 -•169 -•184	.026 054 136			303		1 1
								a = (06 0	8 =	-10 0								-
3 4 5 6 7 8 9 10		079 079 027	110 069 061	•125 -348 -294 -157 -227 -226 -214	240 123	159		291		.205 .140 .142 .121 .120 .098 .137 021 006	•111 •179 •119 -•065 -•069	•163 •167 •076 •085	096 129	•202 •169 •109 •025 ••184	•079	•069 -•124 -•129	-•143		1 1
								Q = 0	06 °	8 =	00 0								
3 4 5 6 7 8 9	• 318 • 072 • 049 • 035 • 073 • 057 • 057 • 182 • 118 • 177	•165 -•225 -•088 -•081 -•020 -•073 -•201 -•201 •263	095 119 079	•124 •318 •131 •148 •209 •229 •165	-•175 -•165 -•110	190	-•314 -•306	318		.204 .135 .142 .123 .116 .096 .131 -031 .007 061	•120 •107 •167 •129 ••053 ••047	•236 •161 •152 •100 •132 ••052 ••054 ••066	055	•320 •189 •146 •128 ••061	•240 •178 •136 •184	•218 -•101 -•078	114		10
								a = 0	06	8 =	10 °								
3 4 5 6 7 8 9	034 073 057	085	146	249 137 204	162	-•316 -•286 -•307 -•347	-•364 -•350	346		. 206 . 140 . 145 . 124 . 120 . 097 . 116 - 040 . 015 - 026	•230 •121 •108 •147 •150 ••014 ••005 ••003	•204 •005 -•014	•236 •282 •140 ••040 ••133 •001	•513 •476 •383 •266 •120	•442 •376 •311 •193	.428 .051 .095	•102		10

Table 18 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+			ı	Jpper	Surface	e at S	Station					l	_ower S	Surface	at S	tation			4
Ö	1	2	3	4	5.	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	0
								a = 0	06 0	8 =	20 °								
2 3 4 5 6 7 8 9 10	- 321 - 065 - 049 - 036 - 071 - 056 - 054 - 106 - 073 - 135	- 167 - 219 - 088 - 080 - 079 - 068 - 049 - 219 - 243 - 236	112	•121 •297 •116 •325 •304 •263 •211	•165 -•337 -•289 -•252 -•280 -•324	372 355 373 396	-•381 -•370	355		•205 •139 •146 •125 •120 •099 •115 •042 •061 •030	•228 •119 •106 •145 •184 •033 •048 •035	•233 •158 •111 •116 •289 •047 •022 -•008	•230 •406 •100 -•150 -•212 -•102	•742 •620 •824 •449 •279	•734 •660 •529 •265	•613 •287 •360	•367		1 1
								a = 0	06 0	8 =	30 0							No.	
3 4 5 6 7 8 9	-317 -070 -051 -037 -071 -058 -049 -054 -045 -122	•165 -•220 -•088 -•082 -•082 •148 -•033 -•221 -•237 •229	•153 •313 •092 •158 •057 •219 •342 •296 •246	•121 •122 •560 •371 •304 •272 •232	325	388	393 381	356		•201 •138 •144 •123 •118 •098 •114 •010 •141 •151	•229 •117 •106 •145 •272 •083 •072 •056	.234 .159 .114 .282 .339 .068 .033	•484 •042 -•211	1.002 .932 .958 .714 .544	• 962 • 923 • 657 • 381	•733 •665 •632	•600		100
								a = (09 °	8 =	00 °				Lieu .				L
4 5 6 7 8 9 10	. 278 157 088 076 109 096 099 209 148 197	.096 357 138 128 125 075 117 241 231 .278	409 198 132 165 131	-•412 -•366 -•233	•259 •022 •110 •200 •216 •183	200		207		.281 .198 .207 .178 .182 .152 .203 .024 .047	•313 •187 •173 •244 •196 ••001 •007 •003	006	•566 •212 •159 ••036 ••007 ••031	•372 •263 •207 •184 ••025	•287 •233 •193 •216	•269 -•072 -•033	066		1 1
								a =	12 °	8 = .	-30 °								_
7 8 9	• 242 • 274 • 121 • 112 • 141 • 129 • 132 • 237 • 057 • 088	434 214 191 183	346 218 085 131 280	480 493 381 .250	•790 •568 •263 •-387	•269 •084 -•046 -•253	159 192	-•111		• 372 • 270 • 259 • 247 • 253 • 216 • 329 • 107 • 075 • 035	•386 •261 •244 •371 •263 •019 •019	•309 •266 •309 •162 -•072 -•093 -•098	• 423 -•152	066 .060 049 160 233	153 057	112 232 250	267		111
								a =	12	8 =	-20								
12345678910		434 215	343 215 119 150 288	476 484 349 262 333 300	•287 -•186 -•374	.059 095 181 343	-•281 -•300	281		• 375 • 271 • 261 • 246 • 251 • 215 • 296 • 086 • 072 • 029	• 388 • 261 • 244 • 341 • 249 • 027 • 031 • 017	•314 •340 •246 •196 -•037 -•049 -•051	.288 010 107 112 104	•179 •057 -•063 -•180	•013 •003 •073 •153	•032 -•146 -•136	-•192		1 1



Table 18 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at S	Station			T			Lower	Surface	e at S	tation	-	
0	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a = 1	2 °	8 = *	-10 °					1-11-		THE HILL
3 4 5 6 7 8 9 10		•019 -•433 -•212 -•189 -•179 -•146 -•093 -•232 -•245 •272	040 459 345 212 169 166 296 286 279	471 461 300 .268	377	237 288 315 389	-•376 -•375	-•383		. 375 . 271 . 261 . 247 . 252 . 217 . 285 . 083 . 087 . 044	• 387 • 261 • 245 • 326 • 265 • 037 • 037 • 030	•213 -•003 -•006	•236 •115 -•020 -•054	•396 •333 •255 •144 ••121	•286 •233 •183 •202	•268 •009 •001	•019	
								a = 1	2 0	8 =	00 0							
3 4 5 6 7 8 9 10	• 238 • 283 • 125 • 118 • 145 • 135 • 139 • 234 • 178 • 216	-011 -438 -219 -193 -185 -138 -137 -279 -252 -298	049 468 372 177 255 195 269 286 282	464 345 .292 333		- · 345 - · 330 - · 345 - · 372	-•373 -•360	-•339		.373 .270 .261 .250 .250 .213 .275 .078 .100	• 386 • 262 • 244 • 316 • 271 • 055 • 068 • 069	• 397 • 311 • 304 • 271 • 278 • 057 • 051 • 041	•664 •306 •237 •032 •064 •019	•501 •391 •331 •300 •070	•410 •360 •303 •255	•406 •056 •096	•102	
Ц								a = 1	.2 °	8 =	10 0							
3 - 4 - 5 - 6 - 7 - 8 - 9 - 10 -	-• 123 -• 116 -• 144 -• 131	•015 -•436 -•216 -•195 -•186 -•110 -•119 -•282 -•307 •258	044 449 376 283 240 305 285 282 255	- 077 - 443 - 479 - 215 - 252 - 326 - 205	339 367 367	- · 386 - · 377 - · 384 - · 387	-•384 -•372	350		.370 .265 .258 .245 .248 .211 .244 .068 .118	•382 •255 •238 •287 •305 •095 •107 •099	.394 .307 .255 .320 .360 .108 .096	•385 •456 •316 •103 -•030 -•035	.661 .632 .570 .472 .266	•583 •549 •453 •274	•531 •190 •258	• 266	
								α = 1	2 °	8 =	20 °							
3 - 4 - 5 - 6 - 7 - 8 - 9 - 10	. 238 276 124 116 143 131 106 160 134 187	•014 -•437 -•214 -•195 -•167 -•077 -•154 -•277 -•289 •251	044 434 295 079 225 258 333 266 182	213 293	-•395	400 393 400 391		-•355		.369 .266 .257 .244 .248 .217 .244 .096 .183 .221	•381 •255 •239 •285 •364 •150 •152 •145	• 392 • 305 • 255 • 349 • 440 • 168 • 133 • 103	•384 •555 •396 ••053 ••111 ••102	•937 •811 •977 •717 •535	• 883 • 853 • 615 • 366	•660 •628 •578	•539	
_								a = 1	.2 °	8 =	30							
3 4 5 6 7 8 9	.237 276 123 115 142 103 .026 120 098 196	• 013 • 433 • 188 • 123 • 053 • 053 • 082 • 230 • 255 • 262	045 327 226 203 225 307 313 283 274	.461	398 394 408	408 402 409 399		-•366		.369 .266 .258 .243 .250 .227 .274 .212 .303 .312	•381 •253 •238 •286 •427 •200 •212 •249		•577	1.205 1.048 1.152 .961 .780	1.106 1.102 .862 .470	.888 .841 .726	•671	1

Table 19 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at S	Station		T				Lower	Surface	e at S	Station			9:50
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	7
			140					a = 0	6 °	8 =	00 °								
4 5 6 7 8 9 0 1	. 377 . 070 . 055 . 041 . 075 . 061 . 044 . 066 . 005 . 181 . 194	•124 •229 •088 •085 •082 •063 •074 •081 •169 •199	•168 •310 •092 •107 •105 •073 •091 •175 •218 •209	•119 •351 •124 •116 •131 •226 •208 •219	•210 •357 •282 •123 •248 •226	• 286 • 378 • 312 • 362 • 249	•258 ••399			• 205 • 135 • 139 • 120 • 119 • 125 • 177 • 068 • 067 • 075	•225 •119 •109 •086 •258 -•069 -•076	.235 .162 .119 .106 .192 070 056	•241 •141 •260 -•066 -•050 -•051	.240 .160 .134 059 050	380 .245 .168 074 052	066			
								a = 0	06 °	8 =	10								1
3 4 5 6 7 8 9 0	. 376 . 074 . 057 . 044 . 077 . 064 . 047 . 069 . 028 . 282 . 299 . 184	•122 •238 •091 •089 •088 •065 •075 •053 •277 •301 •197	•166 •319 •095 •110 •109 •076 •065 •278 •325 •212	•116 •357 •127 •119 •143 •310 •290 •261	•209 •363 •286 •127 •283 •285	•285 •382 •314 •365 •252	•259			.203 .133 .138 .118 .116 .122 .184	•224 •118 •107 •084 •255 •189 •198 •201	•233 •159 •115 •104 •188 •206 •223 •209	•241 •139 •256 •127 •127 •086	•238 •158 •132 ••002 ••066	382 .245 .170 073 025	064			111111
_			_	1		_		a = 0	06 °	8=	20 0			-					1
3 4 5 6 7 8 9 10	373 076 058 045 078 065 047 214 363 369 259	•120 •239 •093 •090 •089 •065 •060 •196 •369 •345 •273	•164 •320 •097 •112 •109 •072 •158 •364 •340 •294	•115 •358 •128 •119 •116 •385 •337 •320	285	•285 •381 •313 •364 •251	• 257 - • 399			.201 .131 .137 .117 .116 .123 .394 .569 .602 .468	•223 •116 •106 •082 •449 •652 •691 •564	•232 •158 •114 •102 •391 •690 •694 •562	•240 •136 •260 •537 •475 •371	•236 •157 •130 •074 -•099	382 .243 .170 074 .109	-•065			111111111111111111111111111111111111111
T		-						a = (06	8 =	30								1
3 4 5 6 7 8 9 10	. 373 . 074 . 057 . 044 . 077 . 064 . 068 . 332 . 396 . 369 . 298	•120 •238 •093 •089 •065 •061 •223 •418 •367 •335	•165 •318 •095 •110 •107 •072 •177 •416 •365 •360	•115 •357 •127 •118 •153 •413 •365 •366		• 285 • 380 • 311 • 363 • 244	•326	1 da		.201 .131 .138 .117 .116 .372 .556 .689 .785	•223 •116 •106 •423 •551 •672 •902 •788	•232 •159 •116 •295 •521 •653 •881 •775	•239 •136 •456 •602 •733 •573	•236 •157 •435 •102 -•077	381 .243 .341 .102 .140	023			111111
1			-					a = (29	8 =	00			1					1
4 5 6 7 8 9 10	.308 -162 -094 -081 -114 -102 -090 -110 .009 -235 -235 -220	.051 343 141 134 132 119 122 090 222 251 248	• 070 • 400 • 223 • 147 • 148 • 114 • 086 • 222 • 261 • 248	• 023 • 430 • 348 • 153 • 148 • 280 • 262 • 265	•052 -•439 -•391 -•312 -•326 -•261	•157 •453 •405 •450 •323	• 353	6 6 1		.282 .197 .203 .180 .182 .177 .248	•307 •188 •175 •151 •324 -•007 -•011 -•006	•314 •239 •188 •175 •264 ••013 •002 •001	• 324 • 217 • 351 -• 001 • 014 • 007	• 326 • 239 • 211 • 002 • 014	457 .324 .256 004 .014	•020			11 11 11 11

Table 19 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				T	Surfac								ower S			tation			Orif
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	(
3 4 5 6 7 8 9 10	- 266 - 301 - 131 - 123 - 150 - 139 - 130 - 146 - 026 - 250 - 258 - 218	025 443 216 197 191 169 147 086 234 269 263	050 465 356 245 223 159 087 241 273 253	089 481 440 302 261 374 401 358	129 488 455 334 385 357		•423 ••383	a =	12	8 = .359 .269 .259 .255 .231 .318 .041 .041	.388 .264 .247 .220 .394 .039 .039	•397 •312 •263 •249 •339 •030 •050 •052	•405 •299 •436 •047 •074 •059	.404 .326 .293 .056	445 .405 .335 .063 .078	•111			111111111111111111111111111111111111111
								a =	12 °	8 =	10								-
3 4 5 6 7 8 9 10	• 265 • 300 • 131 • 123 • 149 • 138 • 129 • 147 • 074 • 324 • 340 • 232	025 441 215 197 191 169 147 050 328 345 232	051 469 355 245 222 158 067 327 358 248	439 302 278	128 493 456 334 406 394	- 476	•422			• 360 • 270 • 259 • 259 • 255 • 231 • 325 • 387 • 399 • 333	•388 •264 •247 •220 •394 •391 •395 •388	•397 •311 •263 •249 •338 •400 •413 •381	. 404 . 299 . 436 . 294 . 288 . 224	.404 .325 .292 .134 .039	-•461 •403 •334 •066 •149	•109			1 1 1 1
_		-				-		a =	12 °	8 =	20 °								_
3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 265 • 300 • 132 • 124 • 150 • 139 • 131 • 141 • 351 • 386 • 385 • 277	025 443 214 197 191 170 147 334 378 370	051 472 355 245 220 156 .323 387 369 303	490 441 295 098 400	-•128 -•495 -•457 -•334 -•400 -•382	478 476 440	•#21 -•419			• 359 • 269 • 258 • 249 • 255 • 234 • 642 • 782 • 804 • 598	.388 .261 .246 .217 .690 .851 .869 .681	•395 •310 •262 •247 •674 •876 •868 •676	• 40 3 • 297 • 598 • 759 • 647 • 488	.401 .322 .306 .260 .017	445 .402 .335 .300 .280	•222			
								a =	12 °	8 =	30								_
3 4 5 6 7 8 9 10	• 266 • 297 • 131 • 123 • 149 • 140 • 129 • 149 • 451 • 420 • 393 • 304	440 215 197 192 168 145 352 377	- · 474 - · 353 - · 243 - · 218 - · 156 - · 319	491 440 297 103 407 371	-•127 -•495 -•456 -•333 -•402 -•379	472 448	•517 -•435			• 358 • 269 • 260 • 248 • 618 • 774 • 861 • 939 • 739	•387 •261 •247 •674 •769 •917 1•117 •865	•394 •307 •262 •652 •740 •915 1•122 •865	.402 .297 .656 .806 .910 .662	•401 •322 •641 •286 -•017	-•449 •419 •508 •315 •240	• 352			111111111111111111111111111111111111111
								a =	15	8 =	00								_
4 5 6 7 8 9 10	*231 -372 -163 -155 -181 -171 -162 -176 *054 -276 -284 -153	445 356 336 162 175 177 066 261 293	445 415 402 395 385 093	445 439 394 311 427 413	436	- · 452 - · 430 - · 431	•504 -•317			• 436 • 340 • 324 • 323 • 355 • 334 • 434 • 128 • 136 • 118	•459 •337 •356 •339 •513 •127 •123 •126	.455 .390 .373 .380 .455 .117 .136	• 460 • 412 • 576 • 134 • 164 • 139	•488 •439 •415 •133 •160	403 • 499 • 455 • 140 • 166	•236			11 11 11

4-			l	Jpper	Surfac	e at S	Station					-	ower	Surfac	e at S	Station			+
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	.6	7	8	9	ō
								a = -	15 °	8 =	00 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	.091 .061 .079	.415 .332 .305 .340 .385 .315 -078 .073	•430 •384 •357 •363 •357 -•133	.400 .393 198 .115 .095	•449 •409 •381 •128 •122	•434 •108 •130	398 •193			153 152 169 156 135 114	264 157 176 081 210 231 147	385 391 388 309 236 236 218	412 352 357 372 328	429 414 434 425	• 480 • 437 • 424 • 410 • 359				1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12

+				Upper	Surfac	e at	Station				1			Lower	Surfac	e at S	Station			Orif
ò	1	2	3	4	5	6	7	8		9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Ò
								a =	00	0	8 =	00 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 386 • 053 • 021 • 025 • 007 • 014 • 016 • 009 -• 084 -• 075 -• 123	*368 *033 *016 *011 *000 *008 *084 124 142 142	•289 •030 •009 •002 •008	•007 -•020 -•043	•310 •017 ••003 ••021 •010	*358 *013 *002 *070 *007 -*185 -*166	.031 .016 165				.079 .041 .032 .001 .020 .022 .026	.020 .014 .000 .007 150 147 130	*044 *007 -*005 -*022 *033	005 145 139 139 146	.014 .010 031 .016	•012 •002 •033 •059 -•196 -•201 -•203	•021 •029 -•129 -•271			1 2 2 3 4 4 8 8 8 9 1 C 1 1 1 2 2 2 1 2 2 2 1 2 2 2 1 2
		-						α =	00	0	8 =	10							_	_
11	. 394 . 064 . 026 . 028 . 015 . 020 . 002 200 185	• 375 • 037 • 018 • 006 • 009 • 001 • 009 • 089 • 287 • 297 • 321 • 139	•293 •038 ••011 •002 •009	•279 •030 •005 •015 •025 ••290 •321 •315 -•302	•306 •011 -•002 -•016 •016	.360 .014 001 .070 198 346	189 376				.076 .033 .037 .006 .021 .018 .050	.019 .012 002 .007	• 040 • 007 -• 004 -• 025 • 032	008 .100 .122 .129 .142	.004 .008 038 .014	•001	• 387 • 291 • 032 • 061			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a =	00	0	8=	20			-				-	
11	.397 .062 .026 .026 .011 .015 .023 .039 313 148	*370 *044 *024 *008 *011 -001 *024 *164 -381 -*400 -324 -271	•289 •039 ••007 •007 •017	• 276 • 039 • 008 • 007 • 138 • • 394 • • 326 • • 300 • • 290	•309 •020 •004 •015 •021	•020	1.709 336 413 426 412				.069 .031 .036 001 .013 .017 .252	.016 .000 007 .307 .509 .563	•035 •004 ••013 ••031 •309	•272 •319 •555 •603 •528	004 .000 041 .208	004 007 .061 .582 .385 .403	• 966 • 508 • 124 • 232			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a =	00	0	8 =	30								
11	* 388 • 056 • 025 • 029 • 017 • 006 • 015 • 040 - • 374 - • 191 - • 290	.374 .039 .018 .002 .007 005 .025 .190 388 376 377	•288 •032 ••007 •003 •010	•271 •026 •007 •012 •211 •344 •337 •347 -340	•307 •016 ••001 ••020 •024	•011 •000 •100	1.705 415 455 461 441				.072 .025 .036 005 .014 .325 .411	•010 •006 •362 •419 •462 •598 •588	.029 .001 018 .316 .400	• 421 • 423 • 600 • 740 • 669	007 003 .357 .441	.031 .349 .620 .573 .848 .768	• 976 • 795 • 616 • 632			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								α =	06	0	8 =	00								
4 5 6 7 8 9 10	• 338 • 074 • 054 • 050 • 078 • 058 • 051 • 030 • 132 • 128 • 166	•114 -•234 -•076 -•079 -•083 -•084 -•078 -•183 -•192 -•204 -•198	*160 -*307 -*109 -*100 -*086	•010 -•351 -•130 -•135 -•067 -•230 -•236 -•228 -•204	•120 •361 •276 •127 -101	•219 •382 •336 •286 •287 -338 -304	1.710 361 380 431 411				• 210 • 136 • 136 • 109 • 106 • 109 • 0.68	•146 •114 •094 •102 -•089 -•074 -•054	. 233 .149 .110 .084 .129	*113 -*049 -*049 -*051 -*059	•214 •154 •097 •169	•227 •185 •198 •160 -•078 -•086 -•087	.208 .231 014 100			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12



Table 20 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J M = 1.61

R = 4.2 ×106

+			_	1	Surfac	e at s	Station				1.00	. 1	ower	Surface	e at S	Station			4:4
Ori	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = (06 0	8 =	10 °								
3 4 5 6 7 8 9 10	• 339 • 081 • 065 • 051 • 089 • 066 • 063 • 038 • 262 • 107 • 217	•114 •242 •080 •088 •087 •089 •072 •082 •321 •327 •353 •179	•158 •317 •115 •107 •083	• 002 • 359 • 133 • 137 • 039 • 345 • 363 • 367 • • 228	279	388	1.708 406 426 425 424			• 201 • 132 • 138 • 111 • 112 • 101 • 083	•145 •114 •093 •095 •240 •249 •255	•236 •148 •111 •083 •131	•112 •257 •270 •282 •289	•208 •144 •094 •172	•231 •182 •195 •461 •227 •219 •201	•675 •441 •075 •157			1 1 1 1 1
								a = 0	06 °	8 =	20 0								_
3 4 5 6 7 8 9 10	• 341 • 069 • 058 • 044 • 078 • 065 • 059 • 013 • 337 • 208 • 220	•113 •238 •078 •086 •086 •082 •056 •185 •399 •407 •335 •251	•158 •310 •109 •100 •075	347 132 129	•123 -•360 -•272 -•118 -•100	•230 •386 •339 •274 •394 •349 •361	1.710 383 401 406 374			.204 .138 .140 .116 .113 .105 .431	•143 •118 •096 •486 •645 •704 •631	•234 •149 •108 •082 •504	•521 •523 •719 •762 •651	•208 •150 •092 •513	•225 •183 •632 •796 •726 •663 •585	1.190 .600 .497 .558			10
:								a = (6 °	8 =	30 °								_
3 4 5 6 7 8 9	. 342 074 056 047 063 057 011 395 218 294	•120 •234 •078 •081 •083 •079 •047 •197 •438 •408 •396 •336	•158 •314 •112 •099 •075	•007 - 355 - 130 - 127 • 294 - 356 - 358 - 374 - • 363	117	•234 •382 •321 •261 •424 -391 -393	393			•200 •134 •145 •118 •113 •489 •575	•143 •116 •520 •580 •609 •715 •682	•238 •146 •112 •508 •579	.629 .641 .876 .999 .852	•208 •150 •577 •645	•312 •632 •704 •617 1•074 •997 •800	1.306 .966 .847 .743			1 1 1 1
				-				α = 1	12 °	8 =	00 °								
3 4 5 6 7 8 9 10	. 209 289 124 109 154 137 129 096 211 158 196	096420183173185171146077237250258253	015 452 218 176 146	467 424 315 086	448	-•190 -•503 -•475 -•448 -•423 -•411 -•397	416 416 406			• 335 • 270 • 274 • 238 • 199 • 133	• 279 • 245 • 218 • 208 • 002 • 019 • 033	• 394 • 288 • 249 • 216 • 257	•247 •061 •055 •054 •042	•361 •297 •233 •333	•373 •327 •339 •251 •042 •039 •036	•363 •304 •021 •057			10 11 12
								a = :	12	8 =	10				- 173				L
3 4 5 6 7 8 9 10	• 210 • 294 • 126 • 117 • 162 • 138 • 135 • 106 • 301 • 159 • 232	424 183 185 185 177 149 .082 360 371 380	459	484 430 310	449	499	420 413 409			•339 •273 •274 •240 •238 •200 •145	•280 •248 •219 •207 •405 •401 •405	•398 •290 •253 •213 •254	• 248 • 432 • 439 • 457 • 438	• 359 • 295 • 229 • 334	• 372 • 325 • 339 • 614 • 412 • 415 • 377	•875 •489 •226 •387			1 1 1 1 1 1

Table 20 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+			T	Upper		1	_						_	Surfac		Station			1
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	7
								a =	12 °	8 =	20 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 221 • 280 • 113 • 093 • 145 • 122 • 079 • 353 • 237 • 247	-•078 -•412 -•167 -•169 -•160 -•132 -•218 -•417 -•427 -•343 -•269	452 202 161	471 413 294 .514	477 436 415	473 457 404	396 406 406 396			• 345 • 281 • 292 • 260 • 260 • 218 • 641	• 281 • 260 • 239 • 694 • 843 • 874	•260 •218	•737 •747 •906 •906 •758	•747	•377 •874	.800 .737 .684		,	
								α =	12 °	8 =	30 0			1				1	1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 2	285 128 118 161 136 134 091 412 227	096 423 182 179 185 140 -216 421 417 411 391	013 461 210 174 147	430 299 .500	489 456 439	485 475	406 402			• 335 • 263 • 273 • 239 • 237 • 658 • 775	.279 .237 .714 .776	• 390 • 288 • 253 • 719 • 775	.800 .796 .937 1:019 .876	• 352 • 469 • 738 • 831	.879	1.103 1.053 .933 .777			1 1 1 1
_					-			a = -	06 °	8 =	00 °		A	1					1
1	• 319 • 185 • 121 • 121 • 105 • 099 • 034 • 037 • 010 • 071	*389 *189 *136 *100 *110 *090 *086 *107 -077 -*107 -*088 -*076	•176 •217 •106 •098 •105	•167 •227 •125 •092 -•046 -•069 -•086 -•082 -•074	•190 •212 •132 •109 •138	•185 •221 •175 •215 •164 -•084 -•069	1.705 .225 .220 030 098			065 044 049 082 061 054 010	080 082 071	288 107 100 121 060	-•118 -•222 -•216 -•211 -•204	264	366 326 280 073 341 322 307	356 364 420 407			1111111
		10		, ,				a = -	06 °	8 =	10 °				*				_
1 .	• 302 • 172 • 103 • 103 • 093 • 084 • 084 • 019 • 140 • 039 • 175	• 376 • 181 • 124 • 087 • 098 • 080 • 072 • 112 - • 254 - • 258 - • 284 - • 156	•165 •203 •093 •087 •092	•145 •214 •121 •084 ••038 ••244 ••275 ••271 ••263	•172 •201 •118 •096 •121	•163 •209 •161 •202 ••105 ••286 ••267	1.705 052 006 176 283		•	057 041 043 073 058 049 .030	078 073 084 059 .043 .046 .046	283 107 097 118 056	111 033 .010 .021 .026		363 320 270 024 176 126	263 185 240 344			1 1 1 1
-								a = -	06	8 =	20								_
1 -	110	• 395 • 195 • 145 • 111 • 116 • 100 • 107 • 181 • 354 • 374 • 379 • 217	•179 •222 •118 •115 •114	•163 •232 •145 •107 •115 •355 •377 •382 •255	•185 •223 •143 •119 •153	•231 •190 •226	1.708 238 177 323 374			064 044 042 083 059 053 .162	083 073 083 .180	290 110 097 122 .166	•092 •151 •361 •391 •365	348 282 145 092	372 325 162 .044 .076 .155 .159	163 .067 025 121			1 1 1 1 1

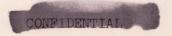


Table 20 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

1				Upper								-			e at S				+
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Č
								a = -	06	8 =	30								
11	• 310 • 190 • 123 • 123 • 116 • 100 • 105 • 108 • - 362 • - 193 • - 239	. 394 . 196 . 143 . 102 . 109 . 093 . 123 . 228 383 360 359 337	•168 •228 •118 •116 •116	•140 •109 •140	•182 •230 •144 •118 •151	•234 •190 •219	1.711 369 359 413 419			072 048 048 086 060 .101 .300	077 •146 •343		•165 •175 •443 •539 •532	345 098 047 .094	-•012 •067 •101 •151 •198 •258 •217	•291 •460 •148 •267			1 1 1 1
								a = -	12 °	8 =	00 0		ser						_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 147 • 351 • 263 • 266 • 239 • 245 • 222 • 136 • - • 005 • 126 • 057	• 230 • 357 • 260 • 247 • 252 • 234 • 218 • 160 • 034 • 000 • 029 • 037	012 •390 •262 •252 •247	135 .390 .297 .247 046 .049 .033 .043	084 •376 •302 •266 •296	-•131 •364 •320 •353 •354 •039 •074	1.709 .385 .379 .022 .080			131 161 136 130 057	181	201 151	290	449 443 302	492 483 469 086 424 407 419	407 405			1 1 1 1
						THE STATE OF THE S		a = -	12 °	8=	10 °					-			_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 11 12	• 141 • 345 • 270 • 260 • 241 • 251 • 226 • 123 - • 127 • 017 - • 145	• 225 • 362 • 261 • 247 • 254 • 234 • 226 • 136 • 191 • 195 • - 213 • 207	• 393 • 263 • 252	•295 •252	086 .377 .306 .272 .292	•366 •326 •350	•055			132 165 143 134 043	207 183 193 170		-+300	452 449 290	492 482 468 096 433 437 322	428 439 433			1 1 1 1
								a = -	12 °	8 =	20 °	3 3 7							_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 146 • 345 • 266 • 263 • 241 • 248 • 225 • 140 - • 274 - • 090 - • 272	• 228 • 361 • 260 • 249 • 249 • 231 • 225 • 189 • 324 • 343 • • 348 • • 195	-•017 •394 •264 •251 •247	•388 •301 •247 •007	•298 •268	• 369 • 325 • 351	184 071			142	210 185 193 138		-•198	460 402 294	392 384 377 077 286 243 236	252 272 352			1 1 1 1
								a = -	12	8 =	30								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10		• 228 • 369 • 260 • 249 • 236 • 234 • 250 • • 406 • • 414 • • 369	-•013 •395 •265 •256 •249	•394 •305 •249 •013	•381 •306	•371 •331	219			310 131 129 165 142 085 -191	211 179 184 .196	233 •115	140	316 277 178	142	•104 -•006 -•091			1 1 1 1 1



Table 21

4 4			1	T		_	Station	T					Lower	_		Station		
ŏ		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9
								a = (00 °	8 =	00 °							
1234567890123	.347 .067 .038 .040 .032 .024 .022 .015 .002 .059 .056	*302 *048 *023 *018 *020 *001 *018 *014 *006 *036 *052 *037 *268	.312 .043 .018 .002 .006 .008	.306 .035 .009 012 035 017 056 058 042 290	*321 *024 -*002 -*016 *019	•326 •008 •003 •061 •026 •052 •095	054 •117 •050 •043 •059			.073 .042 .034 .014 .028 .024 .050 029 083 091 088	.056 .017 .007 018 .018 063 058 079 078	•039 •009 ••007 ••007 •044	•039 •003 •013 •097 •100 •087 •084	.006 .001 035 .023	.003 007 .019 031 092 143 133	-•002 •002 -•019 -•005		
							-	a = (00 °	8 =	10 0			-				
1234567890123	.346 .070 .039 .045 .036 .020 .025 .015 -137 -134 -171	*303 *050 *025 *020 *021 *001 *022 *008 *128 *149 *149 *172 *269	*310	289	• 322 • 039 • 007 • 007 • 028	• 330 • 022 • 014 • 074 • 118 • • 169 • • 226 • • 208	-•006 -•062 -•078 -•126 -•156			073 038 040 013 028 023 069 113 068 102	.056 .006 017 .014 .123 .127 .141 .140 .116		•039 •005 •006 •086 •104 •121 •132	•002 •003 •039 •022	•002 -•006 •024 •137 •101 •043 •046	•121 •178 •180 •180		33
								a = 0	000	8=	20 0	1		1				
1	.347 .070 .038 .048 .038 .022 .028 .066 277 227 289	*306 *052 *028 *018 *020 *004 *038 *125 -253 -277 -313 -304 -259	•314 •046	•106 -•282 -•318 -•311 -•302 -•293	• 327 • 035 • 007 • 011 • 035	.333 .030 .017 .083 272 293 341 325	• 082 • 228 • 234 • 342 • 364			073 039 045 013 029 021 234 330 437 466	•055 •016 •003 -•020 •251 •400 •559 •572 •490		•040 •003 •186 •337 •534 •568 •498	-•006 -•001 -•042 •060	•001 •009 •058 •479 •409 •379 •369	• 335 • 451 • 397 • 356		1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1
								a =	0	8 =								
0	.350 .076 .042 .053 .040 .024 .072 -362 -315 -371	.308 .055 .031 .024 .006 .051 .207 -362 -373 -350 -273	.316 .052 .027 .014 .003 .033	.313 .050 .027 .005 .329 -366 -393 -378 -358	.329 .042 .014 002 .046	.334 .035 .025 .124 373 376 405	294 -338 -3397 -420 -424			.076 .038 .049 .017 .030 .284 .387 .420 .510	.060 .018 .009 .144 .496 .508 .808 .939 .758	•041 •018 -•007 •077 •529	•040 •009 •453 •475 •668 •785 •688	-•002 •003 •356 •460	.026 .326 .562 .604 .809 .751	•841 •835 •683 •627		111111111111111111111111111111111111111
_								a = 0	3	8 =	00 °			1				
8 9 0 1	•348 •005 •007 •008 •020 •011 •007 •014 •036 •075 •072	.207 047 028 023 027 037 019 010 007 055 072 059 265		• 224 • 155 • 058 • 070 • 030 • 059 • 091 • 081 • 077 • 290	• 240 • 182 • • 079 • • 073 • • 048	102	-•169 -•189 -•180 -•184 -•182			• 146 • 090 • 095 • 076 • 075 • 065 • 075 - • 006 - • 048 - • 065 - • 052	•151 •075 •060 •027 •063 -•034 -•032 -•046	•151 •089 •062 •050 •084	•159 •075 •054 -•053 -•061 -•052 -•039	•133 •095 •034 •102	•143 •103 •102 •027 -•026 -•079 -•072	•112 •106 •101 •114		111111111111111111111111111111111111111



Table ²¹ Continued

Configuration J1 M = 1.61

R = 4.2 x 106

=				1	Surfac	1	_			-			_ower S			station			
ŏ		2	3	4	5.	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06 °	8 =	00 °								
3 4 5 6 7 8 9 10	- 320 - 070 - 048 - 033 - 062 - 055 - 051 - 001 - 079 - 100 - 105 - 093	•128 •227 •080 •072 •081 •059 •013 •046 •086 •112 •097 -280	.158 303 083 095 102 077	•124 •343 •116 •125 •034 •112 •136 •123 •116 •293	•105 -•351 -•274 -•093 -•084	•186 -•373 -•326 -•268 -•248 -•256 -•248 -•218	-•310 -•330 -•332 -•337 -•330			•213 •145 •150 •125 •131 •113 •107 •034 ••018 ••022 ••005	•241 •130 •118 •081 •116 •004 -•001 •007 •001	•244 •173 •126 •112 •147	•252 •150 •123 •010 ••001 •005 •018	•224 •162 •112 •191	•233 •191 •197 •107 •055 ••004 •012	•178 •204 •170 •193			
								a =	06 °	8 =	10 0								_
3 4 5 6 7 8 9 10 11	- 327 - 059 - 040 - 026 - 055 - 048 - 044 - 006 - 184 - 168 - 209 - 212	-135 -223 -075 -067 -067 -076 -052 -003 -144 -185 -219 -208 -269	169 299 078 091 098 072	- 124 - 339 - 112 - 117 - 017 - 216 - 240 - 232 - 217 - 285	-105 -347 -271 -092 -083	-189 -373 -327 -266 -297 -330 -327 -303	316 366 390 397 388			•218 •154 •161 •130 •143 •118 •221 •229 •247 •231	•246 •132 •124 •086 •121 •240 •249 •259 •243	•247 •172 •129 •111 •146	• 255 • 147 • 124 • 251 • 262 • 282 • 278	•224 •162 •106 •190	• 232 • 187 • 193 • 388 • 277 • 237 • 232	• 480 • 416 • 351 • 306			
								α=	06 °	8=	30 °								1
3 4 5 6 7 8 9 10 11	- 321 - 048 - 044 - 030 - 060 - 056 - 048 - 017 - 377 - 325 - 388 - 314	-136 -224 -080 -073 -071 -078 -024 168 -290 -364 -353 -310 -288	-166 -301 -079 -099 -097 -056	-128 -337 -119 -111 -434 -378 -392 -377 -331 -309	•109 -•344 -•267 -•088 -•079	315	-•087 -•430 -•439 -•444 -•432			• 208 • 145 • 157 • 122 • 138 • 499 • 560 • 583 • 691 • 805 • 700	•240 •125 •121 •533 •573 •566 •660 •800 •735	•245 •173 •129 •516 •583	• 253 • 147 • 627 • 655 • 870 • 987 • 834	•221 •159 •586 •635		1.191 1.044 .871 .737			
								a =	09 °	8 =	00 °								1
3 4 5 6 7 8 9 10 11	-290 -140 -071 -060 -093 -083 -076 -011 -100 -110 -123 -116	-079 -328 -120 -112 -106 -118 -097 -009 -052 -115 -147 -128 -282	126	.042 413 334 188 043 174 194 177 167	051 421 379 352 210	414	-•367 -•398 -•421 -•429 -•416			• 292 • 211 • 220 • 196 • 190 • 163 • 146 • 052 • 024 • 042	•318 •204 •184 •142 •174 •037 •056 •049	•319 •249 •192 •176 •204	• 329 • 219 • 188 • 058 • 047 • 056 • 069	•302 •233 •178 •269	•310 •261 •257 •158 •097 •049 •066	• 235 • 259 • 220 • 228			
		7						α =	12	8 =	00 °								_
3 4 5 6 7 8 9 10	-254 -255 -109 -101 -133 -119 -112 -046 -101 -117 -133 -126	-011 -403 -193 -179 -158 -147 -118 -003 -052 -109 -141 -122 -285	010 435 303 218 173 130	044 457 403 276 038 252 268 261 252 329	-•164 -•468 -•430 -•413 -•276	- · 182 - · 474 - · 456 - · 425 - · 391 - · 396 - · 413 - · 364	-•397 -•424 -•441 -•436 -•419			.355 .272 .265 .255 .249 .208 .169 .052 .042	• 384 • 265 • 245 • 198 • 224 • 068 • 048 • 065 • 060	•389 •310 •260 •240 •262	• 396 • 287 • 249 • 076 • 067 • 073 • 086	• 371 • 296 • 252 • 344	• 376 • 341 • 327 • 191 • 126 • 080 • 097	• 267 • 289 • 269 • 257			

8F



Table 21 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

1			_	Upper		e at						_	Lower	Surfac	e at S				1:
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	12 °	8 =	10 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	- 248 - 261 - 114 - 106 - 136 - 125 - 118 - 051 - 237 - 225 - 273 - 280	*002 -*411 -*198 -*186 -*162 -*148 -*120 *005 -*185 -*244 -*277 -*262 -*258	171	045 457 398 269 .016 321 340 338 320 330	-•155 -•458 -•420 -•403 -•261	468 449 414	422			• 348 • 264 • 256 • 248 • 241 • 200 • 165 • 368 • 411 • 426 • 387	• 261 • 240 • 192 • 218 • 405 • 440 • 448	•310 •262 •240 •263	• 40 2 • 29 0 • 24 9 • 46 6 • 46 1 • 49 8 • 46 5	•311 •256 •345	•338 •323	• 486 • 462			
								α =	12 °	8 =	20 0								1
3 4 5 6 7 8 9	- 251 - 260 - 113 - 106 - 136 - 125 - 118 - 031 - 320 - 298 - 354 - 340	- 002 - 413 - 200 - 187 - 166 - 151 - 123 - 283 - 245 - 333 - 360 - 339 - 259	443 301 217	047 461 403 268 -590 379 393 394 387 339	-•465 -•425 -•408	449 389	076 438 425 424 420			*351 *266 *260 *251 *242 *210 *642 *684 *780 *787 *634	• 379 • 261 • 239 • 189 • 681 • 700 • 842 • 858 • 705	•688	• 400 • 285 • 729 • 749 • 884 • 884		•347 •841	1 • 242 • 865 • 731 • 651			
								a =	12 °	8 =	30 °								1
4 5 6 7 8 9 10 11	- 244 - 268 - 124 - 113 - 146 - 132 - 123 - 049 - 375 - 417 - 347	006420207195172159130200289406395341315	021 448 308 222 177 124		163 468 429 412 224	456 450 372	• 0.58 - • 440 - • 433 - • 432 - • 423			• 343 • 257 • 251 • 241 • 233 • 652 • 749 • 769 • 862 • 872 • 709	.370 .251 .231 .701 .760 .757 .887 1.006	• 384 • 301 • 251 • 708 • 775	• 392 • 385 • 813 • 817 • 978 1• 060 • 879		.863 .894	1.051 1.093 .903 .743			
			-					a =	15 °	8 =	00 °								
3 4 5 6 7 8 9 10 1	- 212 - 352 - 139 - 131 - 158 - 147 - 141 - 067 - 136 - 153 - 172 - 180	056 417 317 289 136 162 141 .029 079 159 177 287	-•146 -•412 -•372 -•360 -•355 -•330	147 408 386 353 338 359 348 338 345	421 402 400	292 424 410 375 406 419 396	400 410 388			• 441 • 347 • 336 • 333 • 354 • 319 • 255 • 149 • 154 • 159 • 176	.468 .346 .362 .322 .345 .183 .167 .187	•466 •402 •384 •379 •376	•471 •413 •370 •205 •192 •196 •218	• 463 • 434 • 386 • 483	•487 •462 •432 •313 •218 •226 •222	•369 •413 •352 •314			
-								a = -	03	8 =	00 °				- sug			-	
11	• 318 • 120 • 074 • 075 • 080 • 060 • 052 • 011 • 022 • 049 • 038 • 015	*314 *122 *078 *055 *064 *040 *059 -011 *051 -028 -049 -030 -283	•235 •139 •105 •067 •042 •053	• 268 • 153 • 077 • 045 • 030 • 015 • 047 • 048 • 042 • 305	•290 •148 •091 •053 •096	•293 •153 •110 •141 •097 -•020 -•071 -•042	-•161 •244 •134 •135 •141			.007 007 010 030 015 018 .042 059 097 105 096	018 035 061 024 069 064 076	035	055	089	108 054	-•139 -•163 -•183 -•154			



Table 21 Continued

Configuration J1 M = 1.61

R = 4.2 x 106

- i +				Jpper		e at S	Station							Lower	Surfac	e at S	Station	15%		Orif
ŏ		2	3	4	5	6	7	8	9		1	2	3	4	5	6	7	8	9	Ò
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 11 12 13	• 283 • 197 • 137 • 137 • 120 • 105 • 044 • 107 • 025 • 029 • 065	.284 .206 .150 .114 .120 .097 .108 005 .116 .051 .046 .063 287	•140 •232 •178 •130 •099 •107	*1555 *242 *151 *110 -027 *121 *065 *059 *079 -*289	•199 •243 •153 •126 •155	•146 •233 •189 •221 •217 •120 •045 •059	245 .327 .270 .265 .262	a = -	06 °		δ = .063 .043 .050 .065 .055 .055 .128 .137 .158 .162	-00° -0237 -065 -077 -095 -060 -0233 -0125 -0146 -0146	288 091 091 101 046	314 126 094 176 183 166 156	327 265 122 093	363 327 276 260 297 282 255	318 350 364 344	0		111111111111111111111111111111111111111
2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 212 • 146 • 150 • 150 • 134 • 121 • 073 • 048 • • 072 • • 101 • • 083	•222 •166 •129 •134 •112 •126 •007 -•011 -•081 -•108 -•084 -•261	•247 •189 •141 •111 •117	•249 •158 •118 -•024 -•043 -•090 -•097 -•081 -•277	•245 •159 •134 •163	.244 .198 .231 .027 054 104 099	•118 •120 •114 •124				050 032 036 059 042 038 065 027 013 003	055 068 085 045 .020 .037 .030 .017	085	125	267 122	368 327 263 230 212 178 151	287 279			1 1 1 1 1 1 1
						Table		a = -	06 °	8	8 =	20 0			Mar No					
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	. 281 . 203 . 145 . 134 . 141 . 121 . 113 . 105 213 180 244 251	• 282 • 211 • 152 • 116 • 121 • 101 • 121 • 116 • - 154 • - 229 • - 262 • - 252 • - 277	•134 •232 •177 •128 •100 •110		•186 •238 •151 •126 •158	•238 •195	310 099 053 071 087				064 044 051 070 056 052 174 196 248 272 253	069 081 103 .169 .224 .318 .344 .298	099 099 110	138 .077	284	376 331 180 129 008 .064 .082	097			1 1 1 1 1
								a = -	06 °		8 =	30 °					-			_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 281 • 208 • 147 • 140 • 144 • 126 • 120 • 149 • 338 • • 296 • • 348 • • 351	341 361	•134 •239 •182 •132 •107 •122	• 143 • 245 • 157 • 118 • 177 • 327 • 356 • 354 • 347 • 298	•188 •244 •157 •132 •164	• 142 • 243 • 204 • 239 • - • 317 • - • 367 • - • 363	200 302				.063 .043 .048 .069 .054 .064 .290 .327 .506 .619	069 081 .139 .306 .315 .461 .572	-•100 -•071 •309	-•106 •158	140 059 .085	.030	• 326 • 338			1 1 1 1 1 1
								a = -	09 °		8 =	00 °			-					_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 254 • 283 • 211 • 206 • 194 • 186 • 169 • 098 • 121 • 040 • 054 • 081	•226 •285 •213 •178 •187 •162 •170 •001 •146 •048 •035 •054 -•281	• 035 • 315 • 251 • 194 • 161 • 162	•010 •310 •223 •172 ••068 •131 •060 •055 •069 -•307	•064 •314 •229 •198 •220	.009 .306 .254 .276 .242 .126 .049	-•228 •356 •298 •293 •278				.079 .084 .102 .088 .080 .029 .118 .122	116 128	215 132 146 081	313 191	367 333 178	- · 436 - · 409 - · 379 - · 294 - · 303 - · 273 - · 256	309			1 1 1 1 1





Table ²¹ Concluded

+!				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			1 9
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	
								a = -	12 °	8 =	00 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	183 363 278 285 261 270 246 163 221 166 160	•107 •374 •288 •252 •261 •238 •243 •017 •243 •180 •173 •194 -•289	067 .402 .320 .274 .236 .238	157 .383 .306 .252 095 .253 .192 .195 .216 297	084 .381 .316 .285 .306	- · 129 · 372 · 339 · 354 · 359 · 250 · 195 · 220	-•202 •468 •419 •393 •359			278118125132125117 .023195116212220	157 137 150 124	291 270 257 199	-•429 -•300 -•211 -•297 -•297 -•281 -•266	417	- • 469	408			
								a = -	2 0	8 =	10								-
11	187 362 280 286 262 272 248 164 010 030 047	111 375 291 257 264 242 244 015 050 -032 -046 -020 -281	066 .404 .323 .277 .241	154 -388 -309 -259 088 -026 027 032 014 301	084 .383 .316 .286 .305	-•126 •375 •342 •357 •106 •032 -•027 -•010	- 219			120 112 .037 028 054 068	-•158 -•137 -•151 -•122	-•425 -•292 -•270 -•257 -•201	-•433 -•301 -•203 -•224 -•216 -•177 -•192	413 337	- • 477 - • 470 - • 443 - • 399 - • 398 - • 381 - • 354	421			111111111111111111111111111111111111111
								a = -1	2 °	8=	20 0								1
10	• 186 • 363 • 281 • 287 • 261 • 270 • 250 • 179 • 172 • 149 • 194 • 203	.106 .375 .290 .257 .262 .245 .248 .100 110 188 220 212	-•073 •404 •323 •274 •239 •241	169 -388 -309 -253 070 167 210 211 198 332	•314 •284	-•141 •374 •338 •356 -•113 -•158 -•211 -•205	- • 272 - • 043 • 018 • 034 • 050			121 126 140	389165145157 .055 .161 .266 .286 .268	306 281 270	339	421 365 235	- • 384 - • 359 - • 306 - • 334 - • 297 - • 264 - • 260	328			1 1 1 1 1 1
								a = -1	2 °	8 =	30 °								
9 -	309	.105 .374 .288 .255 .260 .244 .255 .214 191 298 320 319 290	073 .402 .324 .276 .243	165 386 309 256 009 282 314 305 333	•314		312 203 116 125 153			280 124 122 142 125 084 	384163144146 .205 .219 .400 .580 .521	270 264	324	311	186	154 061 .017 .072			1 1 1 1 1 1
-								a = -1	5 °	8 =	00 °								
1234567890123	• 333 • 342 • 320 • 335 • 321 • 176 • 261 • 193 • 191 • 224	• 042 • 429 • 345 • 312 • 342 • 336 • 323 • 045 • 282 • 189 • 174 • 193 • 281	-•118 •441 •383 •363 •326 •319	252 .421 .390 .337 065 .282 .200 .194 .221 344	157 .430 .393 .371 .382	-•216 •421 •420 •421 •391 •253 •200 •237	-•187 •473 •440 •395 •358			339 131 132 151 136 117 .020 140 142 179 167	239 137 161 136 148 133 146	375	-•377 -•341	407 401	412 389	327 331 315 252			1 1 1 1 1 1



12

Table 22 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

R = 4.2 x106 Configuration J2 M = 1.61 Upper Surface at Station Lower Surface at Station Orif 2 3 4 5 9 4 9 6 8 3 5 6 8 a = 8 = *030 *002 -007 -017 -019 -046 -.050 .065 .101 •300 •014 -•015 .329 .005 ·297 •002 -•006 •010 •003 •019 -•014 -•027 -•017 .062 2 3 .000 .032 -.024 -.026 .061 .033 -.040 .022 .009 .047 .067 -.028 -.023 -.030 -.036 -.024 -.035 -.048 .015 67 .016 6 7 .030 •003 •022 -.034 8 9 .018 .025 •030 -•313 10 10 .013 12 10 0 8 = a = •325 -•016 •010 -•142 •005 -•021 •308 •024 ••005 ••019 •301 •028 •007 .294 1234 *273 *036 *011 *007 *004 *007 *-004 *005 *-015 *005 *030 *030 *049 *030 *049 *030 *049 *030 *049 *049 *050 *050 *060 *07 .036 -.001 -.002 -.006 -.008 -.044 2 3 .062 .042 .030 .001 -.005 -.015 .025 .024 -005 -065 --157 --171 --200 --168 -002 -021 -004 -022 4 5 -.019 .027 -.008 .017 .243 -019 -010 -0170 -0166 -0154 -0163 -0313 5 6 7 .025 .024 .019 .232 .013 .014 -.030 .039 .272 ·005 •277 •229 .003 8 9 10 .028 -.176 •297 •313 .225 .296 .226 10 -.125 -.164 -.164 11 11 .300 12 13 00 0 20 0 8= a = •302 •031 •008 •304 •026 ••005 ••020 •322 •014 -•281 •006 -•079 .296 .038 .011 -.010 -.007 -.009 -.013 -.049 .252 2 3 .046 .026 .030 •508 •586 .063 .015 .024 .000 -.006 .025 3456789 .003 •009 -.002 -.017 .085 -.291 -.023 .347 .038 -.015 -.015 .230 -.289 -.299 -.284 -.290 -.337 -.002 .017 •000 -•021 -•026 •440 5 .027 .354 .525 .550 .381 .763 .010 .013 -.289 -.317 -.292 -.013 .009 .440 --013 -028 -186 --269 --273 --287 --295 .616 .744 .637 .018 .406 .650 .071 -.293 -.216 -.292 -.287 .327 .583 8 9 -418 .371 ·634 •763 10 10 11 11 .614 12 13 12 -. 326 00 0 30 0 a = 8 = *321 *404 *022 -368 *010 -114 *109 -388 -422 -378 -396 -380 • 3'39 • 062 • 027 •299 •042 •015 •011 •302 •034 •013 .310 ·305 123 .030 .021 .064 .044 .028 -.011 •011 -•001 •009 -•013 -•009 .003 .408 .000 .026 .002 .395 . 914 .035 -.019 .004 -.011 .539 .677 .829 .040 .028 .011 -.013 -.013 -.361 -.378 -.393 -.378 -.380 -.346 -.006 .024 .326 .532 .963 .695 •018 •364 6 7 8 .363 .555 • 956 011 -009 019 031 065 -160 -376 -359 -316 -370 -382 -379 -372 -386 -342 .529 .700 .872 · 409 •794 •703 .760 •575 •892 1•023 •854 9 .531 11 11 12 13 00 03 a = 8 = -322 --186 -255 --226 -133 --114 -034 -026 --208 -076 -091 -074 -206 -274 -190 -208 -075 -092 -086 -092 -040 -059 -046 -035 -026 •132 •077 •082 •055 •067 •054 •078 •159 •070 •049 .132 .092 .027 .126 .106 .084 .139 .057 .051 .051 .099 .133 4 5 •055 •039 .015 .051 .077 .066 6 7 8 9 10 11 .044 -.026 -.030 -.308 .029 .058 •034 •048

.036 .035



Table 22 Continued

1.				T	Surfac	e at	Station						-	_ower	Surfac	e at S	Station			1 4
ò	1	2	3	4	5.	6	7	8	9		1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
								a =	06 °		8 =	00 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	312 -080 -062 -044 -078 -067 -066 003 -048 -043 -052		329 100 114 118 096	131 145 049	373 295 121 101	398 349 288	354 196 340			/	.200 .132 .138 .116 .115 .096 .104 .077	•225 •118 •105 •067 •100 •095 •0,84 •076 •075	•232 •156 •114 •083 •131	•240 •139 •113 •110 •091 •076 •095	•212 •152 •096 •186	•221 •182 •171 •124 •138 •101 •112	•194 •216 •216 •211			10 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 1
						The May		a =	060		8 =	10 0								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	**312 -**080 -**061 -**043 -**077 -**066 -**063 **019 -**209 -**169 -**218 -**208	093 088 087 096 060 .075 197 197 211	097 111 118	133	288 116	346	305 405 180				•199 •130 •139 •112 •119 •097 •173 •363 •417	•225 •119 •105 •069 •100 •439 •464 •454 •424	•235 •155 •114 •085 •142	• 244 • 139 • 124 • 447 • 477 • 485 • 467	•213 •150 •097 •191	• 222 • 179 • 170 • 476 • 525 • 456 • 433	•579 •485 •491 •450			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13
			1					α =	06 °		8=	20 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 316 • 069 • 052 • 035 • 068 • 060 • 055 • 023 • 322 • 274 • 342 • 331	•119 -•231 -•084 -•077 -•077 -•087 -•030 •169 -•312 -•322 -•353 -•353 -•322	•160 - 308 - 082 - 095 - 102 - 063	• 120 -• 337 -• 121 -• 118 • 401 -• 337 -• 368 -• 364 -• 360 -• 343		•175 -•370 -•325 -•251 -•417 -•421 -•394 -•375	•249 -•426 -•099 -•426				.203 .137 .148 .113 .126 .183 .502 .539 .667	•230 •117 •111 •095 •531 •538 •697 •827 •724	•233 •161 •119 •092 •542	• 245 • 139 • 548 • 562 • 711 • 829 • 724	•213 •153 •107 •557	•220 •178 •615 •768 1•016 •856 •737	1 • 247 • 857 • 776 • 662			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13
								a = 0	6 °		8 =	30 °								P
4 5 6 7 8 9 10	- 315 - 079 - 059 - 042 - 073 - 068 - 063 - 005 - 402 - 371 - 413 - 374	•113 -•249 -•093 -•084 -•095 -•040 •141 -•396 -•408 -•407 -•359 -•334	•155 -•325 -•096 -•110 -•116 -•077	-•136 -•133	•117 -•367 -•286 -•117 -•098	• 181 • • 383 • • 334 • • 210 • • 461 • • 445 • • 445	•028 • 473 • 109 • • 464				• 199 • 129 • 142 • 112 • 125 • 548 • 575 • 588 • 666	• 222 • 109 • 106 • 551 • 589 • 578 • 644 • 767 • 723	•229 •153 •228 •521 •599	•238 •353 •667 •699 •923 1•074 •929		•543 •714 •736 •772 1•044 1•104 •909	• 943 1•118 • 958 • 763			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13
-		491				1		a = 0	9 0		8 =	00 °								
3 - 4 - 5 - 6 - 7 - 8 - 9 - 10 - 11 - 1		131	.067 411 198 151 156 131	436 354 210	443 402 380 239	- • 052 - • 463 - • 432 - • 383 - • 365 - • 357 - • 342 - • 300	306 427 220 425				• 276 • 193 • 204 • 176 • 177 • 146 • 141 • 124 • 140	•304 •186 •170 •129 •155 •162 •158 •141 •148	•309 •237 •183 •149 •194	• 321 • 211 • 180 • 192 • 169 • 150 • 178	•298 •227 •171 •272	•310 •259 •249 •212 •232 •194 •204	•279 •301 •303 •292			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13



Table 22 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J2

M = 1.61

R = 4.2 x 106

rif			T		Surfac	_							ower S			tation			4:4
ò	1	2	3	4	5.	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
							The same	a =	12 °	8 =	00 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 247 • 264 • 121 • 112 • 146 • 131 • 125 • 043 • 110 • 096 • 121 • • 115	017 413 206 196 180 166 136 005 099 107 121 113 320	454 346 220 201	476 420 310 053	483 450	473 449	455 227			•344 •260 •253 •244 •236 •194 •169 •167 •200	•372 •249 •233 •185 •208 •211 •215 •193 •199	•379 •295 •246 •213 •253	• 390 • 279 • 241 • 250 • 223 • 204 • 231	• 355 • 296 • 243 • 342	•367 •326 •316 •273 •282 •257 •264	• 334 • 349 • 373 • 344			
								α =	12 °	8 =	10 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 244 -• 268 -• 126 -• 117 -• 144 -• 134 -• 031 -• 215 -• 190 -• 243 -• 230	433 210 198 183 167 134 199 219 210 227	465 352	431	435	482 448	174			• 343 • 260 • 252 • 243 • 234 • 194 • 390 • 575 • 638	•372 •251 •231 •182 •355 •638 •682 •648 •564	•382 •294 •245 •214 •359	•390 •276 •365 •666 •720 •681 •600	•356 •292 •236 •387	•366 •320 •310 •821 •753 •652 •595	•837 •661 •643 •569			11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11
								a =	12 °	8=	20 0								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	- 241 - 272 - 123 - 119 - 149 - 137 - 131 - 047 - 315 - 285 - 345 - 333	- · 439 - · 214 - · 200 - · 185 - · 171 - · 134 · 251 - · 323 - · 317 - · 337	032 470 354 221 202 162	077 489 424 302 .614 399 386 384 392	493 456 439	490	465			• 338 • 257 • 249 • 242 • 232 • 506 • 705 • 720 • 834	• 368 • 248 • 228 • 559 • 719 • 726 • 871 • 931 • 777	•377 •292 •243 •502 •734	•387 •274 •757 •763 •935 •973 •800	•353 •290 •585 •776	•366 •736 •850 •973 1•115 •950 •791	1.111 .928 .831 .673			
								a =	12 °	8 =	30 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 244 • • 261 • • 116 • • 111 • • 130 • • 122 • • 059 • • 359 • • 342 • • 368	417 199 188 173 158 127 185 366 362 367	445 333 204 188	466	434 413	465 461 384	445 139			•341 •260 •252 •241 •262 •703 •781 •796 •865	•370 •248 •233 •736 •794 •788 •903 1•037 •904	•376 •291 •577 •738 •809	• 385 • 683 • 847 1•003 1•100 • 939	•351 •644 •789 •868	•724 •879 •928 •999 1•296 1•165 •946	•972 1•115 •960 •745			
								a =	15 °	8 =	00 °								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	• 204 • 365 • 149 • 141 • 172 • 162 • 056 • 134 • 132 • 154 • 150	083 451 305 292 158 163 .048 124 137 163 154 335	457 403 384 379	171 441 410 394 .032 377 384 377 370 398	452 437 432	435	416 232			• 420 • 323 • 307 • 314 • 317 • 283 • 239 • 252 • 295	• 448 • 317 • 323 • 288 • 308 • 309 • 315 • 290 • 298	• 446 • 368 • 350 • 326 • 348	• 444 • 386 • 343 • 353 • 328 • 301 • 332	• 425 • 404 • 356 • 458	• 460 • 433 • 419 • 373 • 382 • 379 • 371	• 409 • 434 • 454 • 436			11 11 11 11 11

11

13

Table 22 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J2 M = 1.61 R = 4.2 x 106 Upper Surface at Station Lower Surface at Station Orif 1 2 4 5 6 7 8 9 3 4 3 5 6 8 $a = -03^{\circ}$ 8 = 00 0 -•164 •136 •120 •244 •132 •092 •055 •260 •135 •063 •300 •131 •073 · 324 • 118 .129 .069 •075 •050 •058 •031 •033 .031 .126 • 078 • 060 • 052 • 032 4567 •106 .083 -.016 -.047 -.044 -.020 .018 .015 .036 .048 -.023 .048 -.006 -.021 -.015 -.007 •050 •022 .038 .046 • 042 • 031 • 048 • 057 •067 •053 •050 •034 -•329 9 10 11 10 .044 12 a = -06 0 00 0 8 = -.068 -.245 -.293 -.329 -.337 -.364 -.370 -.051 -.055 -.075 -.103 -.104 -.145 -.281 -.400 -.063 -.106 -.060 -.069 -.069 -.069 -.069 -.069 -.075 -.075 -.108 -.065 -.075 -.103 -.101 •204 •216 •129 •101 •137 •218 .252 .138 •131 •089 .163 .249 •100 •108 . 126 • 125 ·215 .280 .083 -.034 .136 • 109 • 096 ·084 •092 6 7 8 9 10 11 12 13 .085 .151 .158 •146 •147 -•313 .065 .019 8 9 10 11 12 • 126 • 114 • 121 • 134 •140 •135 •146 •137 -.304 13 a = -06 ° 8 = 10 ° • 278 • 183 • 123 •280 •193 •137 •142 -•312 •224 •007 •185 •175 -.065 -.240 -.287 -.322 -.050 -.071 -.071 -.096 -.064 -.081 -.112 -.062 -.104 -.031 ..050 ..037 •222 --329 --357 --295 --264 --317 --257 --132 --262 --211 --099 --201 --204 •138 •096 •016 -•077 -•076 -•072 -•077 -•304 •137 •110 •145 •030 •051 •080 •060 .103 456789 . 124 .117 • 126 • 106 ·109 .073 .092 -.067 • 096 • 068 •099 •072 •112 •123 •130 •076 •114 9 - 105 - 081 10 - 060 - 075 11 - 099 - 089 12 - 091 - 093 13 •181 •182 •166 .117 10 •153 12 8 = 20 0 a = -06•141 •228 •143 •101 •173 -•226 -•236 -•234 -•319 • 274 • 187 • 125 • 127 • 129 •278 •196 •142 •106 •134 •221 •167 •119 •091 •133 -•213 •231 -•180 •200 •227 -.069 -.249 -.299 -.329 -.339 -.051 -.072 -.099 -.162 -.135 -.076 -.085 -.117 -.063 -.106 -.244 ..224 -.353 -.291 -.110 -.056 •231 •194 •219 -•206 -•212 -•237 -•228 •144 •116 •007 •083 •113 -.150 .154 • 108 • 099 • 114 • 176 -• 228 -• 222 -• 240 -• 249 •149 6789 -.060 .240 .244 • 428 • 133 -• 253 -• 175 -• 244 -• 244 ·263 • 282 .302 .441 10 11 12 13 •453 •531 . 441 10 11 12 • 471 13 δ = 30 ° a = -06•142 •235 •151 •110 •159 •301 •313 •300 •310 •273 •202 •146 •110 •118 •097 •126 •129 •226 •175 •126 •100 •113 •196 •233 •154 •125 •181 •186 •240 -•278 -.249 -.298 -.095 -.072 -.104 -.083 .191 .206 .341 -.331 -.230 -.046 -.056 .134 -.009 .105 -.069 .055 -240 --278 -210 --010 -240 -296 --288 -312 -307 •125 •132 •133 -.051 .141 .413 •178 •141 -.054 4 5 6 7 8 9 -.073 -.060 .207 .161 •192 •326 .193 .259 .413 .237 .342 .344 .430



• 462 • 599 .514

.567

Table 22 Continued

Configuration J2 M = 1.61

R = 4.2, x 106

<u>-</u> [l	Jpper S	Surface	e at S	tation					L	_ower S	Surface	at S	tation			1 4
ò	1	2	3	4	5.	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	ò
1 2 3 4 5	•239 •264 •187 •191 •182	• 208 • 277 • 200 • 167 • 176	•028 •305 •241 •185 •153	.005 .302 .215 .163	*064 *302 *218 *188 *216	005 .298 .247 .261 .273	235 .327 .294	a = -	09 0	δ = 165092100114	-•130 -•137	402 230 137 158 087	326 191	427 382 345 191	453 428 395 325 323	331 327 364 302			I
6 7 8 9 10 11 12 13	• 171 • 154 • 109 • 154 • 159 • 172 • 183	• 151 • 144 • 029 • 190 • 181 • 187 • 179 • 323	•150	•214 •202 •187 •197 ••341		.233 .211 .227				096 .015 088	113 072 079 103 093		170 144 118		-•286 -•243				1 1 1 1 1
					70.01			a = -	120	8 =	00 8								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	. 182 . 347 . 259 . 268 . 251 . 244 . 222 . 164 . 252 . 268 . 278 . 282	. 102 . 359 . 275 . 241 . 244 . 222 . 215 . 055 . 282 . 292 . 305 . 290 - 327	-•071 •389 •312 •258 •220 •214	159 -375 -292 -232 065 -314 -319 -308 355	- 089 • 363 • 297 • 263 • 284	- 137	- 195 • 425 • 357 • 451			280 131 134 148 126 001 135 124	165 151	1 19 19	-•333 -•237	486 444 354 272	461	406			1 1 1 1 1 1
								a = -	12 °	8 =	10 °								1
1	• 182	•101	073	162	095	141	305		П	280	394	450	465	491	491	437			T
2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13	. 347 . 259 . 268 . 254 . 247 . 224 . 164 - 026 . 024 - 003 . 010	• 359 • 275 • 242 • 245 • 226 • 218 • 056 • 009 • 015 • 010 • 011 - • 325	•387 •311 •258 •222 •215	•376 •292 •234 ••063 •020 •021 •028 •015 ••358	•364 •298 •262 •286	• 360 • 323 • 336 • 089 • 068 • 039 • 061	•098 •276 •232			131 135 147 121 125 051 056 027	166 153 162 112 104 079 	305 273 256 199	337 195	446 358 226	- 481 - 457 - 403 - 365 - 325 - 308	428 419			
_								a = -	12 °	8 =	20 0								_
10	• 180 • 348 • 261 • 269 • 256 • 248 • 226 • 181 • • 190 • • 110 • • 163 • • 164	•227 •182 -•158 -•151	066 .387 .315 .260 .224 .220	•378 •290 •237 •024	•367 •301 •267	135 .365 .327 .341 103 123 153 142	-•108 •150 •036			269 127 128 140 126 117 .152 .241	157 141 152 .171 .204 .387 .448	289 257 243 243	332	382 347 236	309 289 255 270 221 174 202	176 183			
								a = -	-12 °	8 =	30 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 183 • 352 • 264 • 272 • 260 • 251 • 233 • 219 • 311 • • 235 • • 303 • • 294	•239 •244 -•289 -•295 -•306	• 263 • 230 • 224	• 383 • 301 • 242 • 015	•375 •308 •272 •295	• 364 • 327 • 341	210			276129133148130098251292436	166 144 015 244	341 292 214 047	+	264 230 126		.063 .142 .171			

F



Table 22 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4			ı	Jpper	Surface	e at S	station						Lower	Surfac	e at S	Station			4
Ö	1	2	3	4	5	6	7	. 8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10
								a = -	15 °	8 =	00 °								
2	416 323 333 321 346 322 196 306 327 347 344	- 007 • 425 • 344 • 317 • 352 • 341 • 313 • 090 • 342 • 353 • 349 • 340 • 329	• 440 • 398 • 372 • 332	•401 •341 ••005	194 .448 .406 .383 .398	- 253 430 433 423 444 406 399 401	•459			16 17 16 14 01	4 - · 284 8 - · 158 3 - · 183 6 - · 154	-•394 -•404 -•394 -•329	-• 40 9 -• 374	434 424 382	433 411	341 359 285			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13

Table 23

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J3

M = 1.61

R = 4.2 × 106

+				Upper	Surface	e at S	Station				- 12 []	1	Lower	Surface	e at S	Station			14
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	- 1
								a =	00 °	8 =	00 °				A Marie		GF F	1077	
11	.341 .060 .027 .035 .024 .017 .013 003	•296 •037 •010 •007 •003 -•017 •004 -•038 -•091 -•110 -•099 -•091	•310 •031 •007 -•007 -•019 -•005	•299 •027 •001 -•022 -•112 •072 -•112 -•228 -•084	•338 •017 -•009 -•021 •008	•370 •003 •001 •063 •169 -•325 -•138	•106 •165 •234 -•121 -•213			.065 .030 .027 .002 .017 .013 .045	.044 .002 006 029 .060 167 171 155	•032 •002 -•019 -•018 •040	.034 003 .001 .103 072 350	001 005 042 .063	.000 009 .051 .175 132 404 219	•206 •186 ••122 -•272			1 1 1 1
								α =	00 °	8 =	10	_							_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	. 337 . 056 . 024 . 034 . 020 . 010 . 009 007	• 292 • 035 • 007 • 003 • 002 -• 017 • 004 -• 044 -• 232 -• 236 -• 247 -• 181	•306 •030 •006 ••008 ••021 ••006	• 297 • 026 • • 001 • • 024 • • 114 • 065 • 033 • • 337 • • 234	.007	.363 .009 .002 .084 .096	•114 •099 •118 -•198 -•311			.059 .023 .027 -003 .011 .007 .056	.040 003 010 034 .052 .006 .062 .097	•025 -•002 -•024 -•020 •036	•028 -•007 •197 •065 -•241 -•015 •047	010 010 049 .310		•416 •278 •001 -•139		70.0	101111111111111111111111111111111111111
								a=	00 °	8 =	30								_
11	. 338 . 060 . 024 . 035 . 021 . 009 . 013 . 035 333 364 280	•294 •036 •008 •000 -•013 •014 •084 -•360 -•338 -•311 -•282	.304 .031 .007 006 019	.296 .030 .003 014 108 .009 .093 411 387	017	.359 .023 .014 .113 .159 380	367			.056 .022 .026 005 .013 .284 .386	.036 006 011 .231 .499 .750 .924 .806	•022 -•005 -•027 •075 •542	•023 •010 •374 •587 •425 •573 •486	018 014 -344 -250	.099 .485 .483 .813 .078 .508	1.207 .507 .423 .583	,	77.	1 1 1 1
								α =	00 °	8 =	20 °								1
11	• 340 • 061 • 027 • 035 • 023 • 014 • 014 • 038 - • 345 - • 363 - • 242	•297 •039 •011 •006 •005 -•011 •013 •081 -•375 -•322 -•298 -•276	•308 •035 •009 •003 •016 •004	• 299 • 032 • 006 • • 015 • • 105 • 098 • 100 • • 417 • • 404	001	•362 •021 •011 •064 •218 -•376 -•416	381			.058 .025 .028 -003 .015 .010 .256	.040 002 009 028 .348 .621 .666 .595	.024 001 024 018 .365	007	013 010 049 067	011 .074 .032 .297 .016 .316	.628 .494 .175 .273			1 1 1 1
		-	1	1			1	a =	03	8 =	00	1			1		100		1
4 5 6 7 8 9 10	.340 008 022 011 031 030 017 153 158	-190 -068 -047 -046 -047 -060 -041 -056 -148 -161 -160 -159	•237 -•122 -•045 -•069 -•072 -•056	•195 -•185 -•076 -•088 -•103 -•017 -•080 -•339 -•138	097	•345 -•258 -•118 -•032 •037 -•370 -•204				•132 •077 •080 •052 •067 •056 •075	•139 •052 •048 •016 •113 -•118 -•112 -•091	•145 •081 •049 •039 •077	•157 •067 •068 •158 -•162 -•281 -•090	•129 •088 •023 •149	*140 *100 *117 *287 -*056 -*318 -*169	•268 •207 -•072 -•174			1111



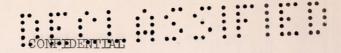


Table 23 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

TIF		1	_	1	1	1	Station	_			1	- 1		_	Surfac	e at	Station	T Trans		Orif
0	1	2	3	4	5	6	7	8	9		3	2	3	4	5	6	7	8	9	0
,	1 21		1 15	1 10	1	1 22	1 240	a =	06	8	=	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	05 03 07 06 06 01			36: 13: 14: 3 09:	2 - · 3 72 3 - · 2 96 5 - · 1 06 9 - · 1 06	221	180 348 396				199 133 148 115 117 100 110	• 226 • 115 • 104 • 068 • 169 - • 117 - • 099 - • 064	•161 •113 •100 •136	•138 •243	.15:	1 .355	049 129			111111111111111111111111111111111111111
-						10000		a =	06°	8	=	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	058 041 077 067 063 024	095 092 089 099 078	327 108 117 120 093	366 140 146	293 104 105	343	- • 313 - • 243 - • 269 - • 395 - • 417			•1 •1 •1 •1	201 134 147 112 119 198 124	•223 •113 •103 •065 •167 •144 •228 •247	• 233 • 161 • 112 • 098 • 137	•133 •223	• 147 • 094 • 354	•183	• 332 • 076 • 077			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
		,	1	1	1	1		α =	06 °	8=	-	20								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	078 068 064 011 314 343	240 095 091 089 097 071 .019 367	327 108 114 117	362 141 .018	370 293 103 105	392 339 234				•1 •1 •1 •1 •1 •4	20	•223 •109 •104 •066 •502 •629 •692 •624	•233 •159 •112 •096 •500	• 239 • 132 • 075 • 242 • 317 • 556 • 468	.146	•777	•666 •511 •302 •519			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
					-			a =	06	8	= ;	30		12-	I in					
6 7 8 9 10	064 015	100 069 .023 353 345 326	•156 -329 -108 -116 -118 -087	141 106	•117 -•371 -•294 -•100 -•105	312 259	460			•1 •1 •1 •1 •1 •4 •5	32 49 06 18 82 56	•222 •106 •101 •521 •569 •681 •855 •805	•232 •157 •109 •506 •571	•236 •134 •467 •793 •532 •671 •566	•208 •146 •594 •455	•950 •595	1.080 .460 .567 .596	THE SECOND		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								α =	09	8	= (00						-		
4 5 6 7 8 9 0 1	. 273 166 095 079 117 105 103 043 198 220 211	136 133 144 123 079 216 214 234	147	425 344 215	366	020 429 425 343 302 383 341	296 290 430			-08 -00	91 03 70 75 43 32	•301 •178 •165 •125 •228 •054 •020 •029		• 320 • 208 • 425 • 218 • 304 • • 035 • 014	•296 •224 •171 •519	•306 •255 •614 •225 •037 -•173 -•054	•216 •169 -•004 -•047			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12



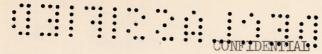


Table 23 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4				Upper	Surfac	e at s	Station					L	ower S	Surface	e at S	Station			14
ŏ	1	2	3	4	5.	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	12 °	8 =	00 °				14	1			_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	- 2399 - 292 - 131 - 125 - 152 - 142 - 137 - 078 - 199 - 223 - 214	220 199 193 181 147 082 214 212 229	049 470 341 252 227 167	437 316 092	463 445 302	465	372			• 351 • 264 • 256 • 241 • 243 • 198 • 175	•382 •253 •237 •191 •294 -•044 -•008 •068	•391 •304 •254 •237 •264	• 394 • 285 • 465 • 305 • • 215 • • 018 • 031	•368 •306 •253 •593	•334 •603	•113 -•010 -•018			111111111111111111111111111111111111111
					-			a =	12 °	8 =	10 0								_
3 4 5 6 7 8 9 10	- 239 - 294 - 132 - 124 - 155 - 144 - 138 - 090 - 286 - 327 - 218	444 223 200 196 182 148 077 316	050 477 341 253 227 168	-•445 -•318 -•089	500	485 480 411	392 399 456			•349 •264 •255 •242 •243 •196 •200	•381 •251 •235 •189 •292 •326 •401 •404	•390 •301 •252 •233 •319	•391 •281 •232 •226 •031 •290 •335	•364 •300 •246 •367	•368 •736 •306 •223 •146 •192 •272	•255 •450 •178 •290			11111
				7				a =	12 °	8 =	20 °		-						_
4 5 6 7 8 9 10		200 192 181 146	048 474 339 247 228 152	490 425 198 087	452	202 363 351 341 350 441 389	432			• 351 • 263 • 255 • 242 • 244 • 226 • 676	•380 •252 •236 •203 •705 •850 •879 •760	•391 •302 •253 •233 •740	• 391 • 279 • 622 • 759 • 591 • 770 • 652	• 363 • 298 • 532 • 298	• 367 • 911 • 248 1•007 • 547 • 641 • 582	•990 •496 •517 •570			1 1 1 1 1
								a =	12 °	8 =	30							-	_
3 4 5 6 7 8 9	- 239 - 292 - 131 - 123 - 153 - 143 - 135 - 083 - 384 - 379 - 341	180 145 011 373 370	049 476 339 248 222 161	493 434 165 084	485	450 446 427	449			• 350 • 263 • 255 • 241 • 244 • 677 • 772	•380 •251 •236 •719 •786 •910 1•023 •901	•390 •301 •252 •716 •801	•390 •400 •746 1•022 •788 •847 •712	•362 •359 •875 •726	.876 1.001 .739 1.149 .853 .836 .669	•967 •666 •797 •707			11111
								α =	15	8 =	00								
3 4 5 6 7 8 9 10	• 197 -• 400 -• 163 -• 157 -• 183 -• 174 -• 169 -• 245 -• 277 -• 191	374 334 165 195 175 073 264 267 290	- • 187 - • 445 - • 420 - • 420 - • 424 - • 379	345	457 444 444	319 366 352 313 294 443 355	353 408 437			. 429 . 334 . 321 . 318 . 351 . 305 . 269	• 458 • 336 • 355 • 309 • 416 • 097 • 204 • 199	• 452 • 394 • 372 • 368 • 386	.466 .403 .498 .352 281 .108 .178	• 453 • 423 • 368 • 636	•472 •705 •560 •195 •086 •046 •119	•242 •141 •083 •168			1 1 1 1 1



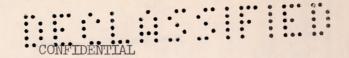


Table 23 Continued

4				Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			14
ò	-1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	0
								a = -	03 °	8 =	00 °	LYEP.			390				
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 313 • 115 • 064 • 068 • 071 • 056 • 043 • 009 -• 134 -• 125	129 149 149	•228 •130 •091 •051 •024	•138 •059 •028 -•080	.040	•096	•247 -•154 -•222				031 052 076	059 071 075 024	040	088 117 018	134	009 163 280			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a = -	060	8 =	00 0								_
11	• 277 • 184 • 124 • 123 • 108 • 093 • 046 • 040 • • 056 • • 015	•278 •193 •135 •099 •104 •082 •093 -•018 -•022 -•042 -•021 •002	*131 *217 *159 *113 *083 *089	•224 •132 •349 ••082	•204 •222 •129 •112 •387	•165 •542	•329			067 066 .008	080 093 114 029	113 123 061	-•149 -•079	294 151	338	269 390			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a = -	06 °	8=	10 °								
		• 278 • 195 • 137 • 100 • 104 • 085 • 096 • 020 • 213 • 215 • 234 • • 225	•131 •220 •162 •116 •087 •093	•138 •228 •137 •095 -•079 •283 -•017 -•331 -•222	•203 •223 •134 •117 •138					091	081 093 113 030	113 124 065	149	294 152	346	099 109 255 371			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
							Fig.	a = -0	06 0	8 =	20 0								
11	323	• 278 • 196 • 138 • 101 • 103 • 085 • 100 • 087 • 315 • - 318 • - 281 • - 196	•127 •220 •162 •114 •089 •098	• 136 • 226 • 138 • 197 • 149 • 094 • 043 - • 383 - • 327	•199 •226 •136 •120 •338	•225 •170 •263	056 .187 .162 219 314			078 058 064 081 069 067 163	083 094 115 .172	317 117 116 126 .126	127	155	384 345 112 038 249 092 002	042 .063 077 196			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
							-	a = -0	06	8 =	30								
11	• 274 • 187 • 128 • 124 • 123 • 108 • 100 • 110 • 334 • 367 • 276		•126 •221 •165 •116 •091 •100	•131 •228 •140 •099 •230 •059 •051 •404 -•391	•195 •229 •138 •124 •147	•187 •231 •175 •228 •112 -•349 -•404	•210 •024 •131 ••296 ••381			081 059 065 083 069 064 286	265 083 096 .145 .303		076	309 103 047 .022	050 030 .133 .178 .026 .155 .144	• 245 • 408 • 134 • 134			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12



Table 23 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J₃ M = 1.61 $R = 4.2 \times 10^6$

= -					Surface								ower S			tation			91.0
5		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	To
1 2	• 243 • 256	• 215 • 263	•032 •293	•011 •291	.080	.289	226 .263	a = -	09	8 =		404	413	431	451	252			T
3 4 5 6 7 8	.182 .183 .173 .162 .145	•187 •158 •161 •138 •145 -•012	•233 •176 •141 •144	•204 •395 •227 •058 ••290 ••051	•204 •185 •438	•216 •513	•255 -•001 -•043			114	139	200 144 159 089	-•192 -•174 -•372	338 173	427 318 253 429 351 305	401			
1	026 030 .007	005 031 009 .029		•016						255 232	211 224 215		205						
								α = -	12°	8 =	00								T
1 2 3 4 5 6 7 8 9	.178 .335 .258 .263 .241 .241 .212 .105	.104 .356 .267 .237 .235 .215 .211 .009 .080	075 .382 .303 .256 .217 .220	161 -368 -291 -411 -229 -251 -283 -045 -114	081 .362 .293 .269 .458	148 .351 .309 .476 .279 055 .073	243 .219 .252 .044 .092			135 138 151 141	162 153 167 113		-• 355 -• 152	413 363 208	357 324 290 269 378 389 337	353			
0 1 2	.056	•110 •143							0	241	277 170								
								a = -	12	8=	10								T
11	132	•102 •356 •268 •240 •236 •218 •215 •013 ••108 ••115 ••113 ••092	077 .383 .305 .257 .218 .220	165 .370 .292 .530 .228 .260 128 175 098	086 .363 .293 .268 .593	• 357 • 312 • 653	187 .317 .118 075 078			136 138 153 139 131 019	163 154 167 115 157 148 096		330 174	430 383 250	408 362	358			
								a = -	12	8 =	20 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 177 • 336 • 260 • 264 • 245 • 240 • 215 • 115 • -• 220 • -• 254	.269 .241 .237 .222 .220 .093 256 259	079 .383 .308 .259 .221	•372 •294 •583 •229	•367 •296 •273	•356 •313 •693	.050 202 231			136	- 167 - 155 - 169 - 021	312 300 286 192	347 188	425 383 288	370	362 401			
								a = -	12	8 =	30								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.177 .339 .262 .265 .246 .241 .219 .182	• 269 • 244 • 240 • 226 • 230 • 194 - • 349	•312 •261 •227 •230	•375 •298 •411	•372 •300	• 360 • 315 • 666	241			136 137 151	166 151 148 .213	336 313 275 275	313	270 270 179	261	3			

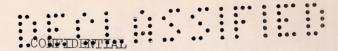


Table 23 Concluded

4				Upper	Surfac	e at S	Station						Lower	Surfac	e at S	Station			14
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	75
				1-1				a = -	15 °	8 =	00 °		-						
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	•127 •413 •317 •331 •306 •322 •304 •166 •099 •099 •146	.003 .415 .332 .300 .327 .323 .308 .058 .122 .097 .180 .169			•428 •384 •376 •468	•707 •451	•170 •221 •043			164 166 182 168 151 052	286 165 188 144	407 415 415 338	-•420 -•293	437 428 301	343 317				1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12

Configuration J4 M = 1.61

R = 4.2×106

				Jpper :	Curtan	at C	tation					1	ower S	Surface	at S	tation			I.
Orif	1	2	3	4	5	6	7	8	19		2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
0	1		3			0	,		00	8 =	0					1			1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	*379 •050 •015 •023 -•002 •143 •396 •136 •248 •247	*365 *033 *007 -*007 *410 *148 *127 *149 *159 *306 *331	•279 •018 •325 •338 •154	•258 •013 •065 •043 •080 •055 •197 •510 •634	•300 •000 •000 •419 •182	•349 •142 •330 •630 •986 •671 •625	•150 1•016 •895 •579 •627	4 -		.078 .039 .044 .004 .023 .008	.028 .015 .005 .022	•047 •013 •002 ••018 •048	•017 -•378 -•333 -•342 -•351	*023 *016 -023 *041	.057	-•429 -•457 -•461 -•450			1 2 3 4 5 6 7 7 8 10 11 12
					T de		7	α =	00 °	8 =	-20								
. 1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 383 • 050 • 013 • 023 • 001 • 118 • 391 • • 128 • • 057 • 085 • 108	*361 *029 *008 -005 *004 *408 -110 *051 -109 -043 *089 *113	•280 •018 •310 •342 -•123	011	•302 •000 •001 •404 ••049	•352 •105 •201 •397 •895 •321 •294	•186 1•005 •669 •147 •348			.074 .041 .037 .002 .025 .006 .002	.015 .010 .002 .008 425 354 253	.042 .008 .000 025 .037	002 400 408 294 283	.023 .011 032 .031	•011 •057	346 451 460 464			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a=	00 0	8=	-10							- 1/5	
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 379 • 052 • 017 • 025 • 002 • 154 • 388 • 311 • 189 • 062 • 046	.369 .033 .011 001 .012 .400 300 .010 271 163 071 037	•289 •025 •198 •341 -•314	•265 •022 •053 •329 •124 ••287 ••133 •022 •094	•302 •002 •006 •395 ••153	• 350 • 141 • 206 • 158 • 548 • 037 • 003	•145 •759 •427 •048 •039			.071 .035 .035 .001 .018 .004 003	010 .014 002 .003 313 316 167	.048 .010 .000 023 .032	007 302 302 301 303	.018 .010 032 .020	•011	218 190 397 407			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								a =	00	8 =	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 383 • 054 • 018 • 029 • 005 • 152 • 396 • 392 • 257 • 130 • • 124	• 371 • 036 • 011 • 003 • 005 • 402 • 000 • 324 • 0249 • 203 • • 154	• 282 • 023 • 143 • 338 • • 396	205	•304 •005 •020 •384 ••209	• 352 • 107 • 199 • 157 • 164 - • 182 - • 212	.098 .256 .187 064 169			.087 .042 .044 .010 .024 .014 .011	•018 •003 •007		003	.024 .018 026 .022	.010 .037	138			1 2 3 4 5 6 7 7 8 9 10 11 12
								a =	00	8 =	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 385 • 050 • 014 • 013 • 004 • 043 • 417 • • 411	• 362 • 035 • 011 -• 002 -• 003 • 402 -• 412 -• 027 -• 350 -• 326 -• 262 -• 176	• 279 • 029 • 191 • 346 • • 435	•018 •070 ••443 ••220	•307 •001 •008 •370 -•218	• 347 • 070 • 211 • 161 • 082 • 328 • 338	*102 -•038 -•048 -•222 -•360			.068 .028 .028 001 .013 .022 002	•011 •012 -•002 -•002	014 033 .019	020	.008 .004 038 .015	.000	• 284			100

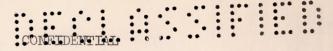


Table 24 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4	1			Upper	Surfac	e at	Station						Lower	Surface	o at s	Station			
Ori		2	1 3	4	5	6	7	8	1 9	1	2	3	4	5	6	7	8	1 9	Orif
							-	a =	00 0	8 =	20 0					1			
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 387 • 057 • 020 • 022 • 005 • 041 • 424 • • 406 • 320 • • 258	• 361 • 034 • 013 • 000 • 003 • 407 • 411 • 055 • 395 • 344 • - 226	• 283 • 025 • 188 • 345 • • 438	•023 •061 ••447 •015	•002 •003 •385 •216	•076 •216 •185	243			.067 .028 .032 004 .011 .019 .225	•011 •006 •010 •304		• 252 • 324 • 554 • 595 • 521	•002 •002 •002 •042 •138	008	•503 •119			1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1
								α =	00 0	8 =	30								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 383 • 050 • 016 • 027 • 010 • 039 • 423 • - 396 • 327 • - 229 • 286	• 365 • 039 • 013 • 002 • 001 • 402 - • 414 • 109 - • 409 - • 333 - • 297 - • 266	•282 •026 •185 •346 ••437	•057 -•440 •131		.224	340 418 439			.073 .035 .044 005 .012 .302 .408	.014 .007 .361 .425	•032 •007 ••016 •327 •382	• 423 • 426 • 618 • 755 • 682	•004 •001 •374 •436	•359 •635	.886 .797 .614 .630			101111111111111111111111111111111111111
								a =	06	8 =	-30 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 320 • 097 • 079 • 065 • 099 • 058 • 244 • 037 • 084 • 196 • 215	.083 280 092 108 105 .305 .028 .126 .054 .087 .257 .308	•131 -•341 •003 •284 •052	028 388 075 050 .137 025 .096 .347 .453	385 151 027	•208 •052 •053 •084 •101 •214 •175	•213 •291 •498 •134 •237			• 211 • 152 • 151 • 115 • 129 • 103 • 094	363 362	•253 •169 •128 •106 •154	•138 -•380 -•337 -•333 -•338	•226 •176 •113 •204	•202	-•381 -•339 -•429 -•327			1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1
								a =	06	8 = .	-20°								
456789	215	.091 275 087 094 098 .307 195 .061 178 100 .041 .078	•139 -•336 -•008 •296 -•193	382	•087 -•387 -•210 •086 -•126	•186 •043 -080 -048 -018 •012 -011	•106 •140 •194 ••031 ••077			•207 •151 •154 •111 •128 •107 •070	•176 •125 •110 •120 •-393 393 213	•249 •161 •125 •105 •149	•127 -•361 -•366 -•370 -•325	•226 •176 •112 •189	•251 •197 •216 ••100 ••380 ••389 ••397	265 166 336 300			101111111111111111111111111111111111111
-								a =	06	8 = .	-10								
3 4 5 6 7 8 9 0 1	068 056 089 063 .271 345 233 086	.096 266 083 095 091 .308 343 .034 315 212 127		376 093 356 077	•094 -•377 -•222 •137 -•209	•189 -•060 -•119 -•139 -•129 -•185 -•201	039 029 220			•207 •146 •149 •101 •120 •093 •056	•158 •120 •101 •103 -•281 -•277 -•252		*120 -*249 -*252 -*252 -*261			085 .025 138 212			1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 2 1 1 1 1 2 1

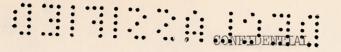


Table 24 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J4 M = 1.61

R = 4.2 × 106

+				Jpper :										ower S			tation	-		Orif
ŏ	1	2	3	4	5.	6	7	8	9		1	2	3.	4	5	6	7	8	9	10
								a = .	06		8 =	00								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	- 329 - 092 - 075 - 056 - 088 - 076 - 272 - 406 - 263 - 142 - 156	• 092 - 274 - 083 - 094 - 095 • 310 - 417 • 022 - 360 - 301 - 243 - 158	•138 -•339 -•013 •293 -•419	010 370 090 428 174 366 280 226 157		-191 -078 -127 -194 -186 -309 -320	339				•219 •159 •160 •112 •132 •106 •060	•160 •131 •115 •113 -•061 -•051 -•036	•247 •161 •126 •100 •148	•129 -•023 -•024 -•028 -•037	•234 •168 •113 •187	.248 .194 .212 .183 042 056 062	•235 •239 •000 ••038			1 1 1 1
								a =	06 °		8 =	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	090 069 058 088 077 .284 409 299 164	.094 265 084 095 098 .328 438 .012 374 325 253 210		147	•104 -•382 -•277 •264 -•270	122 118 208	438 448				• 205 • 143 • 144 • 107 • 129 • 119 • 079	•257 •251	•238 •154 •123 •095 •138	•121 •268 •277 •291 •292	• 222 • 158 • 105 • 177	•240 •186 •207 •461 •238 •233 •213	•686 •457 •082 •173			1 1 1 1
						-		a =	06 °		8 =	20		-						_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	068 059 079 079 .280 400	084 093 096 .317 420 .127 388 337 286	- · 328 · 061 · 311 - · 430	368 091 451 .282	•102 -•379 -•266 •257 -•266	196	344 442 456				•212 •142 •150 •105 •121 •123 •424 •666 •619	•162 •119 •100 •496 •658 •714	•515	•526	•217 •161 •098 •526	• 241 • 187 • 646 • 786 • 738 • 670 • 593	1 • 195 • 599 • 511 • 559			
		-					1	α =	06		8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 1 0 1 1 1 2	082 065 051 082 075 .294 411	- 256 - 079 - 087 - 093 - 329 - 427 - 164 - 404 - 356 - 328	- · 324 · · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	078 455 .287	371 269 .267 256	125 098 154	456 466 411				• 215 • 149 • 150 • 107 • 124 • 498 • 564	•155 •117 •526 •581 •620 •737	•117 •507 •590	•627	• 222 • 165 • 592 • 651	•639 •706	• 862 • 744			1 1 1 1 1
			_					a =	12	0	8 =	-30								
1 2 2 3 4 4 5 6 6 1 6 6 1 1 1 1 1 2	- 311 - 142 - 125 - 165 - 150 - 183 - 158 - 078 - 154		459 270 046 211			060 127	.072 .177 .002 031					· 288 · 255 · 238 · 232	• 268 • 239 • 273	• 269	• 357	• 353 • 355	414			3 1 1 1

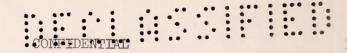


Table 24 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+!			-	Upper	Surfac	e at	Station				athle.		Lower :	Surfac	e at S	Station		J. Francis	4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1-1-	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
								a =	12 °	8 =	-20°								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 197 -• 306 -• 132 -• 111 -• 159 -• 141 • 200 -• 325 -• 193 -• 017 • 016	-•109 -•426 -•192 -•188 -•194 •205 -•303 •079 -•301 -•228 -•050 •026	-•028 -•450 -•336 •056 -•316	417 299 300	267	059	035 057 192			• 341 • 277 • 290 • 248 • 254 • 185 • 124	• 252 • 236 • 229 - • 362 - • 364	• 398 • 298 • 265 • 235 • 267		•370 •318 •249 •355	•345 •353	205 059 189 324			1 1 1 1
								α =	12 0	8 =	-10.							1	_
11	• 192 -• 307 -• 136 -• 117 -• 162 -• 149 • 192 -• 383 -• 263 -• 143 -• 119	123 431 197 192 199 -200 393 068 382 316 212 130	-•034 -•465 -•329 •048 -•402	422 310 399		096 158 231	175 219			• 348 • 282 • 287 • 233 • 245 • 183 • 127	•283 •257 •233 •220 -•217 -•214 -•202	•397 •298 •264 •241 •266	•259 -•168 -•170 -•177 -•187	•367 •312 •247 •344	*389 *345 *356 *068 -*175 -*195 -*196	•024 •113 -•071 -•147			101111111111111111111111111111111111111
								a =	12	8 =	00								
4 5 6 7 8 9 10 11		121417196191194206454046407375290195	039 447 323 .053 465	408 308	359		291 391 405			.349 .282 .291 .241 .244 .194 .134	•220 •248 •228 •226 •023 •034 •046	• 396 • 295 • 259 • 235 • 266	•25,8 •086 •071 •065 •060	•371 •313 •246 •343	•384 •341 •349 •266 •059 •050	• 371 • 317 • 026 • 071			101111111111111111111111111111111111111
								α =	12	8 =	10								
3 4 5 6 7 8 9 10 11	-•144 •205 -•407	107422189184190217442052404367316261	026 451 303 .091 448	188412304443018397356326291	298	085 168	.039 350 432 433 327			• 352 • 282 • 288 • 244 • 249 • 147 • 373 • 396	• 297 • 249 • 239 • 225 • 415 • 404 • 400	.405 .302 .269 .226 .274	e 258 e 439 e 442 e 461 e 442	• 375 • 314 • 249 • 348	• 389 • 342 • 350 • 623 • 421 • 427 • 386	• 877 • 482 • 227 • 395			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a =	12	8 =	20								
3 4 5 6 7 8 9 0 1	300 144 125 166 145 .209 424	434 197 193 198 . 206 463 . 207 427 395 361		195 420 306 453 .501 387 372 370	307	093 175	448			• 3 42 • 278 • 277 • 236 • 237 • 201 • 631	• 280 • 244 • 222 • 698 • 844 • 853 • 742	•398 •295 •255 •216 •710	•740 •737 •904 •897 •744	• 366 • 304 • 234 • 749	*370 *340 *880 *838 *945 *827 *699	1.234 .737 .714 .657			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12



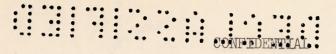


Table ²⁴ Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J4 M = 1.61

R = 4.2 x 106

	1														4		- A Company		
Orif	-		T	_	Surfac	1					1 0	_	_		e at S				Orif
0		2	3	4	5	6	7	8	9		30 °	3	4	5	6	7	8	9	10
6 7 8 9	- 202 - 299 - 138 - 110 - 162 - 142 - 214 - 433 - 378 - 262 - 323	-•106 -•433 -•191 -•190 -•195 •216 -•462 -•219 -•438 -•410 -•389 -•347	026 458 298 .088 466	422 310 448 .500	-•274 -•304 -•432	-•107 -•170 -•214	407	a =		8 = .345 .274 .280 .243 .242 .668 .784	•282 •251 •723 •784 •910 1•039	•398 •289 •256 •755 •785	.815 .806 .958 1.038	•361 •478 •753 •838	•880 •912	1.162 1.024 .964 .810			1 2 3 4 5 6 7 7 8 9 10 11 12
								a = -	06 0	8 =	-30 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 303 • 182 • 117 • 116 • 107 • 143 • 524 • 274 • 316 • 383 • 390	• 378 • 190 • 132 • 097 • 110 • 548 • 275 • 158 • 279 • 311 • 470 • 502	• 168 • 215 • 486 • 557 • 311		•206 •505 •522 •409	. 445	•120 1•209 1•030 •810 •756			047 078 055 067 .003	067			148	369 318 276 108 396 402 417	400			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
						1000		a = -	06 °	8 =	-20 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 298 • 181 • 115 • 114 • 102 • 130 • 515 • • 043 • 047 • 203 • 221	• 379 • 189 • 128 • 092 • 103 • 544 • 042 • 094 • 033 • 048 • 200 • 241	•165 •211 •477 •554 ••009	•230 •522 ••081 ••037	•180 •210 •492 •497 •066	•146 •422 •375 •517 •658 •474 •468	•336 1•222 •758 •424 •515			056 073 036	069 074 084 070 434 355 268	057	-•112 -•432 -•343 -•320 -•333	273 150	366 329 291 127 418 371 413	434 432 309			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a = -	06 °	8 = .	-10 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 302 • 185 • 120 • 123 • 112 • 131 • 524 • • 271 • 083 • 064	• 386 • 194 • 132 • 103 • 108 • 553 • 257 • 032 • 240 • 029	•169 •219 •481 •564 ••248	•147 •234 •523 •280 •162 •245 •054 •108 •178	•499	•150 •427 •357 •214 •543 •118 •128	007 .820 .552 .073 .213			076 057	082 089 082 359 359	310 112 104 123 067	-•121 -•359 -•357 -•359 -•333	275 158	377 329 284 115 427 413 400	467			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12
								a = -	06	8 =	00 0								
11	• 311 • 192 • 127 • 123 • 115 • 124 • 533 • 342 • 143 • • 079 • • 120	158	•174 •222 •486 •564 •-365	•244 •534 -•376 -•235	•510	•155 •435 •366 •215 •235 -•137 -•148	092 .341 .322 001 020			062 036	068 062 070 065	288 090 082 111 046	115	263 136	358 317 275 056 341 321	421 454			1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12

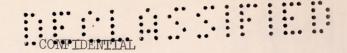


Table 24 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration J4

M = 1.61

R = 4.2 x106

+				Upper	1	ce at	Station						Lower	Surfac	e at s	Station			14:40
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	73
								a = -0	06 °	8 =	10 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 296 • 191 • 127 • 123 • 111 • 155 • 533 • 381 • • 216 • 089 • • 225	• 385 • 204 • 139 • 104 • 111 • 560 • • 419 • 003 • 372 • 330 • • 277 • • 178	•157 •225 •493 •575 ••424	•138 •245 •538 -•424 -•268 -•365 -•253 -•246 -•242	•173 •232 •509 •521 ••188	•120 •429 •360 •210 ••035 ••315 ••321	105			078 054 056 090 071 063 054	090	310 116 112 130 071	135		348	299 263 308 348			11111
								a = -0	06 °	8 =	20 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 294 • 191 • 132 • 122 • 152 • 538 • 378 • - 292 • • 152 • • 235	• 385 • 204 • 138 • 109 • 109 • 564 • 057 • 405 • 382 • 298 • 228	•163 •228 •501 •580 ••435	•143 •245 •536 ••433 ••139 ••360 ••360 ••342	•168 •235 •512 •525 ••188	.436	121 188 071 228 331			083 059 058 093 073 061 .108	092 093 098 .121 .344 .371 .354	320 121 114 136 .059	042 •144 •324 •354 •335	372 303 154 114	371 195	252 054 101 195			101111111111111111111111111111111111111
								a = -(6 °	8 =	30 °		-						_
11	• 288 • 187 • 129 • 125 • 112 • 134 • 537 • 355 • 328 • • 209 • • 287	383 196 134 107 107 -557 -431 105 -378 -378 -328 -290	•157 •224 •498 •577 ••431	•129 •235 •546 ••438 ••102 ••415 ••373 ••379 ••355	•161 •230 •510 •526 -•197		340			085 063 059 095 079 .018 .287	092 093 .032 .329 .487 .613	318 122 115 106 .322	•183 •194 •422 •521 •514	366 147 072 .068	028 .017 .045 .112 .117 .174	•093 •387 •114 •152			1 1 1 1
								a = -1	.2 °	8 = -	-30 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 1 2	• 164 • 342 • 242 • 251 • 227 • 388 • 716 • 375 • 416 • 484 • 478	• 247 • 342 • 242 • 225 • 281 • 754 • 373 • 177 • 372 • 392 • 548 • 578	•020 •370 •683 •756 •414	-•110 •373 •721 •267 -•023 •270 •539 •793 •828	047 •352 •716 •683 •411	252 .573 .716 .787 .826 985 .865	•140 •944 1•107 •921 •805			270 112 108 148 120 133 044	-•424 -•403	-•450 -•351 -•215 -•178 -•123	-•251 -•439 -•412 -•424 -•411	467 418 416 257	434		1		101111111111111111111111111111111111111
1								a = -1	.2	8 = -	-20								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 158 • 336 • 247 • 246 • 228 • 360 • 707 • 020 • 111 • 275 • 303	• 250 • 346 • 242 • 231 • 259 • 753 • 023 • 103 • 028 • 082 • 256 • 302	•021 •373 •678 •747 •042	-•108 •379 •727 -•016 -•115 -•012 •190 •464 •517	047 .356 .712 .659 .066	243 .528 .497 .605 .806	•312 1•073 •808 •609 •640			122 136 071	180 163 168 161 437 365 281	447 354 216 179 123	-•259 -•462 -•407 -•411 -•377	473 426 429 269	-•487 -•453	- · 426 - · 428			100

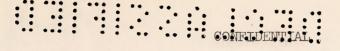


Table 24 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

rif				Upper									_ower :			Station	-		Orif
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	0
								$\alpha = -1$	2	8 = -	-10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	•166 •342 •250 •248 •230 •358 •713 •232 •028 •128 •130	• 251 • 348 • 244 • 233 • 262 • 755 • 219 • 041 • 094 • 094 • 088	•021 •374 •680 •754 •217	- 108 379 720 - 239 - 205 - 204 033 209 252	047 .359 .712 .660 082	-•247 •528 •467 •278 •623 •235 •263	.082 .838 .589 .147 .338			114	180 162 165 155 380 381	449 354 4218 191 128	-• 270 -• 421 -• 417 -• 421 -• 347	479 433 420 273	431 490 462 115 417 430 446	442 431 429 380			1 1 1 1 1
								a = -1	2 0	8 =	00								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	• 159 • 333 • 243 • 225 • 360 • 710 • 357 • 088 • 037 • 085	• 247 • 339 • 234 • 225 • 257 • 743 • 367 • 026 • 323 • • 212 • • 136 • • 088	• 369 • 671 • 749	116 -368 -714 364 286 272 093 012 -026	•356 •707 •653	257 .514 .457 .251 .270 091 052	090 .390 .362 .005 .069			116 155 125 140 103	174 159 168 159	444 354 226 187 125	284	434	- • 482 - • 486 - • 457 - • 107 - • 413 - • 420 - • 434	409			10 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 11 1
		-						a = -	12	8=	10		-						1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	* 170 * 329 * 240 * 236 * 224 * 368 * 707 - * 380 - * 187 - * 062 - * 209	• 244 • 343 • 234 • 225 • 270 • 743 • • 415 • 000 • • 367 • • 321 • • 273 • • 193	•013 •367 •679 •744 -•416	• 721 • 411 • 316	•353 •708 •649	254 .524 .454 .263 023 292 287	.055 .116 095			-•138 -•125 -•104	184 175 183 167		-•291	441 435 287	497 497 486 125 423 407 371	421 431 434			111111
								α = -	12	8 =	20 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12		.338 .240 .232 .271 .750 432 .031 417	•010 •370 •680 •751 -•427	•379 •728 ••415 -•284	•660	•519 •466 •256	135 183 076 205 286			139	170 171 178 162		220	447 405 318	388	307 343			1 1 1
			-					a = _	12	8 =	30								-
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12	200	.338 .235 .227 .281 .751 429 .078	• 368 • 687 • 755 • 427	•370 •719 ••414 ••-253	•357 •719 •658 ••213	•524 •468 •264	316 202 318 376			120	186 166 17° 20°		159	291 250 189	164	085			111111111111111111111111111111111111111

Table 25 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control Configuration A M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

					0 1	1 (24 - 41							0 . (-1 0	A-A'	12.2		_
Orif	-	2	3	Upper 4	5	6	7	8	9	11	2	3	_ower	Surface 5	6	station 7	8	9	- 1
9		1 4] 3	1 4	1 3	10			00 °	8 =	00 0	1 3	7				0	-	1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 364 • 059 • 025 • 018 • 000 • 001 • 023 • 104 • • 075	•002 -•027 •003 -•111 -•107	030	.049 .000 024 119 114 124	-001 -001 -001 -008 -025	.013 .039 004 .026 146 136	-•146 -•142	a -		.060 .023 .009 .000 .008 005 004 114 059	.053 .001 008 027 .014 113 114	001 009 038 .025 121 119 121	006 015 131 127	.001 031 015	.005 .008 015 141 149 134	.083 .010			
									000	8 =	10 0								_
9	• 366 • 060 • 027 • 020 • 010 • 013 • 003 • 020 • 100 • 074	104	•331 •056		*337 *048 *004 -*006 *013 -*012 -*159 -*182 -*179 -*177	.017 .046 .034 113	057 093 202 191	098		.009 003 003	.003 006 024 .017 110 109	,		.026 .005 027 009 .120 013 018 028	.028 .070 .016 .019	•244 •218 -•015 -•042	•115 •237 •051 •020		11 11
								a =	00 °	8 =	20 0								_
9	. 367 . 062 . 028 . 022 . 012 . 013 . 004 - 019 - 099 - 075	026 .006 107	002	.056 .006 017 128 142	.005 005 .014 .006 214 229	.039 .020 .055	149 176 242 233	191 210		.063 .026 .013 .003 .011 001 111 054 117	.005 005 024 .016 110	.003 005 035 .028 117 114	•049 -•002 -•010 -•100 -•102 -•140	005	•006 •059 •149 •273	• 455 • 480 • 161 • 146	•234 •504 •200 •183		3
			,					a =	00 °	8 =	30 °	1							1
9	.364 .062 .027 .023 .012 .012 .001 019 099	• 006	*330 *055 *008 -*003 -*022 -*002 -*113 -*108	.055 .006 018 131 146 161	•003 -•006 •012 •060	.021 .095 .174 241 259 259	254 268	246 262		.060 .023 .013 .000 .009 002 114 055	.003 007 026 .015 112 113	.001 006 038 .026 119 116	005 008 087 094	031 .019	.215 .321 .685 .627 .539	.823 .784 .500 .524	•469 •793 •355 •547		11 11
								a =	03	8 =	00 °								
4 5 6 7 8 9	019 026 042 125	028 030 029 033 056 026 130	043 047 048	064 050 066 143 138 147	070 062 063 042 019 136 156	100	092 223 202	088		•123 •067 •059 •047 •053 •039 •029 •074 -038	.053 .041 .013 .063 080	.070 .046 .014 .075 085 082	.056 .038 085	.075 .033 .045	.093 .082 .117 079 066 059	•233 •119 -•071 -•071	•187 •149 -•016 -•080		

Table 25 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration A

M = 2.01 R = 4.2 x 10⁶

				lanes	Custan	a + C	tation			_	_		ower 6	Surface	at C	tation			L
Orif	-	2	3	opper 4	Surface 5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
0		2	3	1 4	5.	0				8 = -					0				L
3 4 5	056 063 149	- 215 - 128 - 063 - 061 - 072 - 083 - 056 - 150 - 149 - 152	-258 -150 -121 -082 -089 -075 -165 -160 -149	• 224 • 178 • 143 • 071 • 157 • 186 • 216	.255 171 156 133 042 .008 016 .356 .328 .295	.285 194 172 .001 .053 .089 .280 .277 .265	•414 •499 •144 •174	a = 001 •122 •540 •329 •229		8 = •185 •121 •107 •102 •101 •084 •068 •038 •018 •042	•216 •106 •092 •057 •114 ••046 ••047 -•044	.226 .128 .104 .066 .131 048 045 049	• 230 • 120 • 097 • 0059 • 076 • 101	265	•172	115 189 257 240	211 217 260 264		1
								a = 0	6 °	8 = 3	20 0								
3 4 5 6 7	• 353 • 047 • 036 • 038 • 056 • 050 • 063 • 148 • 124	.215 127 062 060 071 082 055 149 150	.259 148 121 082 089 075 165 161	175	170 156 154 121 020	.285 194 158 106 072 .067 .012 .021	•122 •196 ••057 ••045	- 102 - 010 225 126 - 008		•186 •122 •107 •102 •102 •085 •069 •038 •017 -•042	•058 •114 -•045	.226 .128 .104 .066 .130 047 044 048	•232 •121 •099 -•057 -•074 -•099	.210 .146 .093 .103 111 231 220 225	•171 •170 -•139 -•239	008 116 215 200	129 103 218 227		1 1
							77	a = 0	6 °	8=	-10 °								
2345678	*351 -049 -037 -040 -057 -052 -056 -063 -148 -125	071 032 056 150 148	150 121 082 074 163 160	176 141 105 159 160 170	156 158	140 111 139 165	038	080		•183 •120 •106 •099 •101 •083 •068 -•039 -•017	•106 •092 •056 •113 -•046 -•048	•130 -•048 -•045	•230 •118 •097 -•058 -•071 -•094	•209 •145 •092 •103 •024 -•151 -•143 -•137	•005 -•154	•164 •016 -•129 -•114	.045		1
								a = (06 °	8 =	00 0			-				Pagi	_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	.351 043 034 037 055 049 055 063 148 125	107 059 059 070 078 056 150	135 118 081 069 075 165 163	164 130 107 174 168 180	167 153 158 128 030 167 189	172	240	092 153 149 200 234		*179 *116 *103 *096 *100 *082 *067 -040 -017	.099 .089 .056 .113 048 048	•122 •100 •062 •125 ••050 ••048 ••051	•093 -•055 -•050	.140 .088 .098	•223 •167 •167 •194 -•043 -•040 -•033	032 053	•250		1 1 1
								a =	06	8 =	10 °								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 351 • 049 • 037 • 040 • 056 • 052 • 057 • 062 • 147 • 125	125 062 061 071 082 056 149	148 120 082 081 074 164 161	175 140 107 181 182	169 156 158 126	191 177 136 068 201 252 254 236	216 228 262 252	222		.182 .119 .104 .098 .102 .082 .067 040	•104 •091 •056 •113 ••048 ••048	•125 •102 •065 •129 ••049 ••046	•117 •096 -•035 -•010 -•032	•143 •091 •100	•169 •472 •191 •182	•136 •121	•634		

Table 25 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration A $M = 2 \cdot 01$ $R = 4 \cdot 2 \times 10^6$

145

u_			1	Joner	Surface	at S	Station			1		L	ower S	Surface	at St	ation			Orif
Orit	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	0
_					6			a = 0	6 0	8 =	20 °								
56789	.351 .050 .038 .041 .057 .052 .058 .063 .149	062 072 082 056	• 258 • 149 • 122 • 083 • 086 • 075 • 165 • 163 • • 160	-•142 -•107 -•182 -•190 -•196	125	192 176	258 263 276 271	069 257 264 269 267		• 183 • 120 • 104 • 098 • 101 • 082 • 067 • 042 • 016 • 046	•214 •104 •090 •056 •112 ••048 ••048	•223 •125 •101 •064 •127 -•050 -•047 -•050	.228 .117 .096 010 .005 061	.206 .142 .090 .100 .302 .353 .360 .337	•224 •168 •170 •694 •547 •506 •435	.821 .692 .428 .438	1.287 .712 .319 .460		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
_								a = 0	6 °	8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	. 352 - 048 - 036 - 039 - 055 - 051 - 057 - 062 - 147 - 127	• 215 • 127 • 062 • 060 • 070 • 082 • 054 • 147 • 149	.259 148 121 082 087 074 164 158		154 156 127 .115 265	174	-•274 -•276 -•281 -•278	061 273 275 276 273		•184 •120 •106 •098 •102 •082 •067 -•041 -•014	•215 •105 •092 •057 •112 -•048 -•048	•224 •126 •102 •064 •127 -•049 -•046	•229 •118 •101 •020 •028 ••065	.206 .141 .089 .182 .268 .731 .666 .591	• 222 • 167 • 477 • 726 • 946 • 820 • 723	1.170 .992 .804 .741	•982 •971 •748 •767		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a = 0	9 °	8=	00 °								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	• 334 • 107 • 064 • 066 • 085 • 078 • 083 • 082 • 166 • 147	•177 -•184 -•127 -•095 -•103 -•107 -•084 -•165 -•169 -•170	•204 •212 •187 •163 •117 •113 •187 •188 •185	232 201 192 210 214 221	185	229 199 088 164 179	165	194		• 255 • 174 • 160 • 159 • 154 • 131 • 114 • 000 • 015 • 003	•146 •104 •170 ••010	•199 •164 •120 •189 -•010	007 008	.286 .212 .157 .163 .284 016 .003 002	•304 •248 •232 •258 •026 •002 •009	•325 •258 •021 ••012	•316 •286 •073 •018		10
								a =	12 °	8 =	-30								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	190	119 190 189	- · 246 - · 219 - · 181 - · 178 - · 224 - · 215	290 263 232 269 269 287	280 266 264 210	027	•179 -•070 -•056	186		.333 .237 .218 .221 .212 .183 .165 .038	• 229 • 204 • 156 • 230 • 032 • 028 • 034	.267 .229 .181 .252 .033 .041	• 256 • 222 • 029 • 005 -• 031	•288 •225 •233	•296 -•170 -•258 -•250	037 143 233 214	-0177		10 11
_								a =	12	8 =	-20	,							
1 2 3 4 5 6 7 8 9	098 116 111 113 107 189	252 191 126 133 134 118	277 245 217 179 176 222	288 261 251 261 260 287	3 - 278 - 265 - 262 - 236 - 036 - 186	275 270 255 189 242 196 191 192	215	034		. 335 . 237 . 218 . 222 . 214 . 184 . 165 . 038 . 052	3 • 229 • 209 • 157 • • 232 • • 033 • 033 • 033	.268 .230 .182 .254 .033 .041 .032	.257 .225 .033 .008	•287 •226 •235	.320 .294 059 200 193 175	168 157	058		111

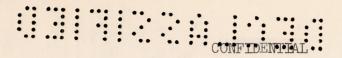


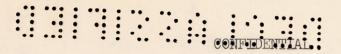
Table 25 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

rif	-			Jpper										Surface		tation			Orif
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10
			Here.					a =	12	8 =	-10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	.299 175 097 099 116 111 113 106 189 172	252 191 125 133 135 118 190	178 223	261 257 262 255 276	266 264 248 .031 244	- · 283 - · 275 - · 264 - · 114 - · 264 - · 268 - · 269 - · 269	-•212 -•276 -•266	254 196		.335 .239 .218 .223 .214 .183 .166 .038 .052	•367 •230 •206 •157 •230 •031 •029 •033	•373 •267 •229 •181 •252 •033 •040 •031	• 374 • 257 • 225 • 033 • 011 -• 023	•224 •232	•319 •290 •104 ••098 ••097 ••086	•236 •101 ••066 ••065			23.33
								a =	12°	8 =	00								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	*303 -*153 -*089 -*083 -*109 -*104 -*106 -*102 -*185 -*167	•142 -•217 -•168 -•117 -•126 -•124 -•114 -•184 -•183 -•188	200	231 241 248 250	247 250 237 .018 219	276 259 251 069 211 227 234	222	158 234 222 226 214		.333 .236 .217 .218 .214 .182 .163 .040 .054	•362 •223 •203 •156 •232 •031 •034	•373 •268 •231 •180 •251 •034 •041 •031	• 371 • 257 • 225 • 042 • 039 • 039	• 353 • 290 • 226 • 234 • 357 • 031 • 055 • 048	•320 •294 •333 •075	•377 •320 •070 •059	•380 •348 •102 •095		1 1
								α=	12 °	8=	10								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	. 302 167 093 084 110 108 109 102 185 168	•136 -•234 -•182 -•120 -•128 -•129 -•114 -•185 -•183 -•189	•135 •259 •237 •210 •154 •172 •218 •208 -•223	.097 273 247 252 264 259 261	•027 -0269 -0257 -0256 -0242 •037 -0247 -0255 -0243 -0230	287 266 261 .024 243 254	-•255 -•255 -•254 -•250	138 258 254 252 241		*336 *240 *219 *221 *216 *185 *165 *041 *056 *045	•370 •232 •206 •158 •233 •034 •031 •036	• 376 • 269 • 233 • 184 • 255 • 037 • 045 • 034	• 376 • 259 • 227 • 068 • 104 • 073	• 353 • 291 • 226 • 235 • 553 • 216 • 230 • 217	•322 •294 •619 •348 •327	• 593 • 562 • 306 • 292	•768 •585 •240 •334		1111
								α = ·	2	8 =	20								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	*302 172 095 087 113 110 112 104 187 172	-135 246 188 123 131 132 116 187 185 192	•134 •270 •241 •215 •168 •174 •220 •210 •225	.095 281 255 254 275 259	•026 -•276 -•262 -•260 -•243 •071 -•272 -•273 -•273 -•272 -•263	.067 293 271 257 273 276 278 271	275 276 272 270	•012 -•283 -•274 -•272 -•262		• 337 • 240 • 220 • 221 • 216 • 184 • 164 • 038 • 056 • 042	•369 •232 •207 •158 •231 •033 •030 •035	• 375 • 268 • 230 • 182 • 253 • 034 • 042 • 034	• 375 • 257 • 226 • 105 • 136 • 048	•353 •288 •223 •234 •532 •515 •513 •484	.373 .319 .316 .818 .752 .672 .597	1.013 .822 .674 .618	1.524 .816 .612 .654		10
								a = 1	.2	8 =	30				/ H				L
3 4 5 6 7 8 9	- 302 - 171 - 094 - 087 - 111 - 109 - 111 - 103 - 185 - 171	-136 -247 -187 -122 -129 -132 -114 -186 -185 -190	•135 -•272 -•241 -•215 -•171 -•175 -•219 -•211 -•223	• 096 • 281 • 256 • 250 • 277 • 255 • 248	.027 275 262 260 243 .290 281 281 281	-069 -281 -272 -236 -540 -282 -281 -283 -279	-•281 -•283 -•279 -•277	007 292 281 279 273		•337 •241 •221 •222 •217 •185 •165 •039 •056 •042	•369 •233 •207 •158 •230 •033 •030 •035	• 375 • 269 • 230 • 182 • 252 • 034 • 042 • 063	• 375 • 256 • 243 • 168 • 168 • 023	• 352 • 287 • 223 • 502 • 535 • 930 • 868 • 785		1.114 1.189 1.041 .961	1.280 1.154 .999 .947		10

Table 25 Concluded

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

4			l	Jpper	Surfac	e at S	Station					L	ower S	urface	at St	tation			4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	Ö
H	CHA IN							a =	15 °	8 =	00.0			12 - 10					
4 5 6 7 8 9	• 276 • 208 • 117 • 115 • 139 • 133 • 123 • • 123 • • 188	270 246 151 156 151 142 209 205	292 271 237 198 204 247 247	278 286 284 278 263	296 286 280 271 .063	304 297 291 022 265 234 240 232	224 230 229	219		. 381 . 297 . 283 . 284 . 270 . 229 . 218 . 081 . 095 . 089	.436 .294 .268 .209 .296 .076 .073	. 437 . 334 . 293 . 241 . 318 . 076 . 085 . 072	• 431 • 320 • 294 • 091 • 089 • 078	.412 .353 .287 .297 .445 .089 .111 .103	.434 .377 .352 .418 .132 .115 .122	.394 .385 .128 .119	•448 •414 •133		100



Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

+				Jpper	Surfac	e at S	Station						_ower :	Surface	e at S	Station			- July
ō	- 1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	C
								a = 0	0 0	8 =	00								
12345678901	.368 .067 .033 .026 .013 .016 .010 089 060	.338 .051 .016 .014 .007 .030 .010 099 100 .127	.332 .061 .012 002 .026 .008 103 104	.330 .060 .008 008 .118 108	•003	.316 .038 .023 002 125 131	.286 .047 129 147	140		.060 .027 .015 .005 .009 005 .004 089 070 096	•053 •005 -•005 •002 •004 -•104 -•098 -•102	.049 .003 002 033 .006 106 106	.047 .002 001 117 109 103	.052 .022 .005 .002 109	•042 •019 -•086 -•113 -•121	*054 -*106 -*116	122		111
			-					a = 0	00 0	8 =	10 0	L							L
10	.369 .072 .038 .033 .019 .022 .016 079 053			•331 •065 •040 •051 •113 •126 •129	028 044 045 158	•204 •153 •118 •084 •169 -•167	187	219		.064 .032 .020 .012 .016 .002 .007 080		074 074 068	.051 .070 .019 113 129 116	.206 .352 .078 .056 035 064	•276 •162 •016 -•031 -•040	•259 •021 •012	•019		1
								a = 0	00 °	8=	20 0								L
10	.367 .067 .032 .026 .015 .016 .010 085 060	.336 .053 .017 .015 .008 .031 .015 -077 -089 .108	*330 *064 *015 *002 *012 -*015 -*136 -*145 -*151	•328 •062 •077 •118 •102 -•142 -•136	073 088	190 182 171 212	•098 •222 •244 •232	236		.059 .026 .015 .003 .009 003 .000 085 067	003 .004 .006	.049 .004 001 036 .063 049 056	•048 •106 -•051 -•172 -•171 -•137	.431 .367 .283 .138 .048 .018	•439 •351 •125 •072 •066	• 429 • 161 • 147	•146		1 1
								a = 1	00 0	8 =	30 °								1
1234567891011	.366 .068 .033 .030 .015 .016 .010 085 056	.336 .053 .017 .016 .009 .032 .046 044 071	•329 •063 •015 •001 •110 •015 ••152 ••181 ••193	-098 192	172	261	-•113 -•255 -•267 -•254	-•253		.059 .025 .019 .003 .009 003 003 086 066	.003	017	•021 -•154	• 935 • 646 • 809 • 395 • 307 • 263	•789 •704 •384 •392 •363		•521		111
								a =	03.	8 =	00 °								L
3 4 5 6 7 8 9 10	. 363 001 016 013 028 029 033 124 097 119	.274 052 039 034 018 034 131 133 .135	•297 -•071 -•052 -•054 -•091 -•039 -•138 -•140	147	100 096 087 080	101 103 189	121	221		•121 •071 •058 •047 •051 •028 •040 •062 -•042	.039 .050 .043 076	073	073	.082 .057	•106 -•017 -•050 -•066	037	046		11 11

Table 26 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

-				Inner	Surface	e at S	Station					1	ower :	Surface	e at S	Station			4
Ori	1	2	3	4	5	6	7	8	9	- 1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
							-		06	8 = -	-30								
4 5 6 7 8 9	048 062 059 059	•217 -•136 -•074 -•068 -•079 -•065 -•147 -•108	091 .017 117	*218 -*179 -*116 -*216 *113 -*244 -*240	*141 *915 *511 *050 -*006 *003 *022	•008 •475 •376 •292 •068 •025	049 .518 .150 .095	•170		•183 •118 •102 •096 •099 •064 •090 •026 -006	•212 •100 •088 •099 •107 •002 -•015 -•041		•680 -•188 -•210 -•175	076	210 214 216 191 198	239	-•248		111
								a = (06 °	 8 = .	-20								
3 4 5 6 7 8 9	035 041 054 051	• 221 • 125 • 064 • 059 • 068 • 039 • 056 • 137 • 117 • 127	.254 145 117 080 082 012 125 134	-• 172 -• 165 -• 193 • 124	076	•191 •260 •160 •087 -•087	•106 •291 ••008 ••045	•015		•188 •122 •107 •100 •103 •070 •094 ••016 •000 -•027		•103 •085 -•066 -•084	•185 -•089 -•125	012	171 175 161 146 149	211	236		10 11
-								α = (06	8= .	-10								_
5 6 7 8 9	-• 056 -• 054 -• 054	*222 -*129 -*067 -*061 -*071 -*039 -*057 -*140 -*132 *140	•257 -•149 -•120 -•082 -•041 -•046 -•145 -•147 -•146	145	153 156 124 200	.272 038 086 122 209 221	•208 -•011 -•197 -•213	178		.189 .124 .107 .102 .106 .072 .094 017 .002 032	•218 •106 •095 •104 •102 ••028 ••029 ••039	•131 •104 •091 •090 -•056 -•066	066	•203 •146 •109 •042 -•062 -•056	•121 •019 •009	*087 *001 -*027	012		1 1 1
								a = (06	8 =	00								_
4 5 6 7 8 9 10		• 227 • 102 • 059 • 059 • 068 • 035 • 057 • 142 • 145 • 149	•258 •128 •116 •078 •019 •068 -159 -157 -161	-•130 -•115 •142 -•172	121	215	•218 -•162 -•240 -•230	230		• 185 • 120 • 106 • 098 • 103 • 073 • 092 • 019 • 002 • 035	•209 •096 •092 •103 •098 ••037 ••031	037	030	•154 •118 -•020	•181 •035 •002	•239 •027 •009	•017		100
								a = (06	8 =	10								
8 9 10	.351 052 039 045 059 056 057 141 107 130	•219 •127 •070 •064 •074 •051 •139 •152 •126	2.397 2.437 2.460 2.428 2.341 2.343	2.324 2.408 2.645 170	153	192	•109 -•208 -•247 -•236	237		•185 •119 •103 •096 •102 •073 •088 •020 -003 -038	•102 •091 •101 •095 -•041 -•036	2.745 2.646 2.620 2.580 2.648 2.522 2.525 2.525	•197 •159 -•001	•376 •437 •272 •209 •083 •037	.406 .333 .122 .079 .067	•137	•110		1

Table 26 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

= -					Surface								200000000000000000000000000000000000000	Surface		tation			1
5	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = (06 °	8 =	20 °								
3 4 5 6 7 8 9 0	- 354 - 039 - 027 - 033 - 045 - 043 - 044 - 124 - 084 - 094	033		183	•269 •214 •192 •176 •139 •214 -•209	258	037 240 265 255	-•252		•190 •127 •110 •104 •109 •082 •095 •011 •006 •027	•218 •109 •098 •107 •102 -•030 -•016 •017	•227 •129 •103 •064 •181 •059 •062 •046	118	•505 •604 •618 •399 •251 •190	•676 •587 •293 •262 •251	• 592 • 348 • 339	•350		
								α =	060	8 =	30								1
3 4 5 6 7 8 9 0	• 351 • 052 • 039 • 045 • 056 • 056 • 056 • 046 • 046 • 060	•219 -•129 -•070 -•064 -•074 -•042 •027 -•107 -•141 •118	-255 149 121 080 -009 096 212 228 230	-221 174 195 -116 213 201	233 219 174 245	256 258 271		244	7.	•184 •120 •104 •098 •102 •074 •087 -•026 -•003 -•033	•214 •102 •091 •101 •095 •037 •055 •071	•223 •126 •099 •059 •254 •118 •077 •039	163	.879 .960 1.026 .722 .529 .428	• 947 • 902 • 533 • 578 • 543	•768 •688 •659	•669		
_								a =	09 °	8=	00 °								L
3 4 5 6 7 8 9 0	108 068 073 089 082 085 162 125 150	106 077	.200 203 182 158 109 109 183 183	• 152	126 137	132 140 192	129 170	149		• 254 • 173 • 159 • 157 • 154 • 117 • 143 • 021 • 038 • 001	•287 •157 •145 •155 •148 •001 •006 •001	•304 •196 •163 •117 •156 •006 •002 •002	• 301 • 185 • 147 • 017 • 015 • 012	.301 .231 .207 .170 .011	• 290 • 229 • 057 • 015 • 013	• 289 • 050 • 045	•013		
								α =	12 °	8 = -	-30								1
3 4 5 6 7 8 9 0	. 304 172 092 098 112 108 107 174 134 157	121 128	•138 •264 •230 •207 •153 •085 •184 •219 •229	284	•138 •947 •607 ••001 ••181 ••189 ••156	071 .372 .221 .104 064 082	054 .381 .052 .009	•085		• 331 • 239 • 223 • 226 • 215 • 174 • 202 • 059 • 060 • 078	•367 •228 •208 •223 •228 •030 •070 •045		•662 -•153 -•169 -•112	159 030 063 190 201 238	196 199 145	172 214 228	-•218		
								a =	12	8 = -	-20								L
3 4 5 6 7 8 9	- 301 - 175 - 096 - 103 - 117 - 112 - 111 - 181 - 143	•131 -•248 -•187 -•125 -•132 -•101 -•120 -•174 -•157 •167	•135 -•266 -•231 -•206 -•145 -•121 -•201 -•211 -•223	247	.034	•223 •003 •080 •140 •228 •229	001 183	-•176		.327 .235 .219 .225 .211 .171 .199 .064 .056	•364 •223 •205 •220 •215 •027 •055 •039	•373 •266 •229 •238 •208 •023 -•005 -•013	• 374 • 353 • 010 • 062 • 055 • 051		•077 •016 ••005	•103 -•023 -•042	049		

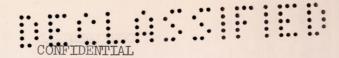


Table 26 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

-		1	1	1	_	e at	Station						Lower	Surface	e at S	Station		
ŏ		2	3	4	5.	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
		TIEL		H				a =	12	8 =	-10							
5 6 7 8 9	. 303 - 164 - 088 - 094 - 107 - 103 - 103 - 170 - 135 - 152	237 176 116 124 091 111 163		261 228 258 .178 243 221	081 247 243 235 259	189 220 229 262 255	222 257 251	253		.329 .237 .221 .226 .214 .174 .200 .073 .064 .059	•366 •226 •207 •221 •218 •031 •059 •0.52	•373 •267 •230 •214 •207 •027 •013 •009	• 374 • 244 • 098 • 003 • • 012 • • 013	•199 •114 ••005	•278 •236 •088 •067 •030	•276 •076 •055	•055	
								a = :	12 °	8 =	00 0							
3 4 5 6 7 8 9	- 301 - 143 - 081 - 086 - 102 - 098 - 098 - 168 - 131 - 149	-•111 -•120 -•087 -•107 -•168	228 212 189 124 158 210	•183 -•246	184 181	.067 171 194 197 233 214	221	207		.323 .230 .217 .221 .211 .173 .199 .073 .064	•355 •215 •203 •217 •205 •035 •053 •048	•367 •261 •226 •174 •213 •053 •046 •048	• 366 • 249 • 211 • 066 • 064 • 062	•370 •300 •273 •234 •065 •035	•361 •308 •115 •078 •067	•360 •117 •106	•076	
								a = 1	12 °	8 =	10 °							
3 4 5 6 7 8 9	. 298 169 095 101 116 111 112 179 141 147	•131 -•228 -•177 -•122 -•131 -•098 -•089 -•178 -•185 •166	•131 -•250 -•229 -•196 -•145 -•186 -•224 -•213 -•201	•159 -•255	•232 •214 •217 •215 •220 •228 •203	024 198 223 225 246 229		221		• 324 • 232 • 217 • 222 • 210 • 172 • 195 • 063 • 053 • 048	•361 •220 •203 •218 •203 •034 •047 •057	•369 •261 •225 •172 •245 •098 •107 •102	• 370 • 347 • 328 • 094 • 026 •• 020	•618 •572 •390 •387 •237 •174	•558 •510 •248 •215 •215	•516 •277 •269	•261	
_								a = 1	2 °	8 =	20 0							
3 - 5 - 6 7 8 9	• 301 • 171 • 093 • 099 • 113 • 109 • 110 • 163 • 106 • 114	133 -238 -183 -123 -131 -076 -066 -171 -193 -152	•135 •259 •230 •124 •138 •151 •232 •208 •192	-•207 •146 -•255	.208 237 237 239 238 239 223		139 230 240 228	-•227		• 327 • 235 • 219 • 225 • 212 • 176 • 196 • 052 • 053 • 052	•364 •224 •205 •220 •204 •037 •070 •113		• 373 • 254 • 345 • • 013 • • 044 • • 052	•789 •729 •711 •604 •488 •375	•818 •785 •447 •470 •450	•682 •545 •525	•538	1 1
1						A T		a = 1	2 °	8 = 3	25					1 31 6 1		-
234567890		-•188 -•127 -•135 -•021	•133 -•265 -•233 -•092 -•123 -•172 -•246 -•196 -•192	•276 •230 •142 •246	247	254	-•183 -•236 -•244 -•234	234		• 324 • 232 • 216 • 221 • 210 • 174 • 193 • 050 • 051 • 048	•361 •221 •202 •217 •201 •036 •111 •147	.360	• 370 • 217 • 333 • 034 • 066 • 057	•918 •870 •868 •755 •640 •509	• 952 • 953 • 569 • 639 • 589	•766 •720 •688	•694	1 1 1

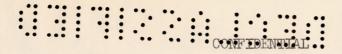


Table 26 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration E M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

4			l	Jpper	Surface	e at S	Station					L	ower S	Surface	at S	tation			+
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	ō
								a =	15	8 =	00								II I
3 4 5 6 7 8 9	• 277 • 208 • 117 • 125 • 139 • 134 • 132 • 196 • 163 • 171	239 153 154 121 144 201 200	263 231 186 201 241 240	283 282 286 .264 283 238	165 178 215 241 247	157 200 213 243 228	219 201			• 395 • 310 • 295 • 294 • 286 • 230 • 272 • 125 • 115	•446 •304 •277 •298 •276 •033 •102 •101	.445 .344 .301 .246 .290 .115 .106 .108	• 438 • 337 • 313 • 136 • 140 • 129	.496 .428 .387 .342 .150 .118	•462 •420 •199 •175 •154		•203		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

Table 27 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F M = 2.01

R = 4.2 × 106

<u>_</u>			-	Jpper	Surface	e at S	Station					I	_ower S	Surface	at S	station		
0	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	00 0	8 =	00 0							
10	• 385 • 082 • 049 • 045 • 034 • 027 • 077 • 045 • 073	• 347 • 062 • 028 • 027 • 020 • 045 • 023 - • 088 - • 088 • 153	•341 •070 •023 •010 -•015 •023 -•092 -•090 -•096	•342 •070 •027 -•002 •148 -•095 -•094	•415 •083 •043 •023 •013	•090 •046 •032 -•102				• 081 • 043 • 030 • 019 • 028 • 012 • 025 • 084	.010 .017 .019 089	.063 .022 .010 019 .020 094 096	•062 •015 ••010 ••101 ••101 ••095	.055 .023 .006 010 103	•037			
								a =	00 °	8 =	10							
123456789			•026 •013 •013 •010 -•115 -•118 -•122		•389 •056 •009 ••020 ••040	062 045 045 045 148	166 163	159				.066 .023 .012 023 .050 066 062	•064 •080 •021 -•083 -•112 -•110	•227 •150 •105 •066 -•048	.120	- 8031	042	
								a =	00 °	8=	20 0							
10	• 386 • 087 • 053 • 049 • 038 • 035 • 031 • 077 • 045 • 066	• 353 • 068 • 034 • 031 • 024 • 048 • 028 • 059 • 069 • 155	•346 •073 •023 •011 •018 •021 -•133 -•155 -•163	•343 •072 •349 •179 •149 -•187	*335 -074 -027 -066 -112	128 113 131 193	196 193	185		.080 .044 .035 .020 .031 .017 .021 -087 -086	•021	.059 .019 .008 028 .062 030 034 038	•058 •050 -•060 -•154 -•163 -•148	•569 •310 •345 •148 •039	•485 •386 •314 •055	•467 •121 •119	.144	
								a =	00 0	8 =	30							
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 1	• 388 • 089 • 056 • 051 • 042 • 038 • 033	• 356 • 072 • 036 • 035 • 028 • 049 • 071 -• 015 -• 039 • 159	• 347 • 076 • 028 • 016 • 106 • 092 • 116 - • 161 - • 183	• 344 • 077 • 248 • • 223 • 154 • • 259 • • 254	.206 146 096 119 157		207	-•192		.083 .047 .039 .023 .034 .022 .025 085	.024 .010 .017 .019 089	.063 .022 .013 024 .121 .017 002 016	*062 -*001 -*162 -*191 -*176 -*178	.912 .641 .658 .302 .241	•773 •737 •584 •290	•732 •367 •374	*424	
								a =	03	8 =	00							
123456789011	• 387 • 037 • 022 • 019 • 005 • 007 • 002 • 092 • 058 • 086	.307 009 005 005 013 005 106 108 .157	•324 •040 •029 •032 •021 •019 •120 •117 •124	•306 •051 •037 •062 •151 •133 •131	084	-•115 -•114 -•107 -•185	203	200		•150 •096 •087 •073 •081 •060 •077 •044	.074 .062 .071 .067 058	•162 •089 •064 •027 •069 -•056 -•052	•164 •083 •049 -•062 -•059	•297 •217 •184 •113 -•014	• Z42 • 189 • 148 • 024	•251 •038 •024	•063	

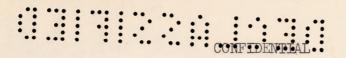


Table 27 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

Ori	,		T			1	Station	0	0	-	0	_		Surface			0 1		-
0		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
		1000				1		a = ')6	8 = -	-30			AT CA	245	212	3034	297	
4 5 6 7 8 9	. 375 023 012 016 034 029 031 124 073 111	• 266 -• 111 -• 049 -• 045 -• 056 -• 025 -• 042 -• 132 -• 106 • 167	• 275 • 138 • 109 • 071 • 076 • 031 • 078 • 095 • 110	•245 •167 •137 •225 •160 •235 •235	•336 •905 •629 •450 •070	•525 •444 •318 •076	•150 •109	•219		.208 .144 .128 .126 .123 .093 .117 014 .013 002	•232 •121 •107 •116 •119 •033 •020 ••007	•241 •142 •116 •078 •166 -•051 -•098 -•106		029 077 127		156 191 201	-•182		
		Tall	100	7				α = 0	06 °	8 = -	-20				1385		11231	1 19	1
4 5 6 7 8 9	. 374 025 012 017 033 029 032 122 076 111	• 266 -• 110 -• 048 -• 044 -• 055 -• 023 -• 041 -• 131 -• 116 • 168	•275 -•138 -•113 -•074 -•079 •002 -•113 -•116 -•131	•245 •167 •110 •203 •160 •206 •189	•419 •629 •265 •064 -•080	•292 •189 •110 ••080	028	003		.208 .143 .128 .125 .123 .094 .120 013 .013	•233 •123 •109 •117 •113 -•002 -•002	.239 .142 .114 .081 .112 060 078 088	•241 •357 -•109 -•176 -•154 -•144	-035 -019 -073	090 091 103 111	094 145 157	144	A COLUMN TO SERVE OF THE PERSON OF THE PERSO	
	-1	1234				L		a = 0	06 °	8= -	-10 °	4		Jaari,	Trees		i èxs.	Tien	1
7 8 9	*371 -027 -016 -019 -038 -032 -035 -123 -083 -114	• 261 • 112 • 051 • 047 • 057 • 027 • 043 • 131 • 162	•271 -•139 -•112 -•075 -•075 -•031 -•137 -•138 -•148	•240 •166 •164 -178 •156 -180 -•178	•467 •204 ••007 ••147 ••128	053	155 166	152		.203 .139 .123 .122 .117 .091 .114 -016 .009	•227 •116 •102 •111 •107 ••017 ••020 ••031	•097 -•051 -•062	•237 •126 -•007 -•101 -•096 -•098	•171 •122 •077 •027 •089	•039 •064 •045 -•045	•019 -•062 -•071	068		
		7,6						a = 0	06 0	8 =	00 °							7 407	1
3 4 5 6 7 8 9 10	.378 020 010 013 032 026 030 118 078 109	• 268 -• 102 -• 044 -• 041 -• 051 -• 019 -• 038 -• 128 -• 131 • 167	066	•249 •156 •138 •110 •164 •164 •164	085	-•131 -•128 -•125 -•193	-•217 -•212	211			•233 •123 •109 •116 •113 ••023 ••015 ••020	•241 •144 •119 •076 •116 -•021 -•023 -•020	•246 •142 •104 -•020 -•019 -•016	•282 •205 •167 •135 -•011	•244 •188 •145 -•002	•247 •006 -•001	•020		
-						1	4	a = (06	8 =	10 °				1382	1 SAL	1517.	Tage	
3 4 5 6 7 8 9 10	.375 021 012 016 033 027 031 119 078 105	.266 106 046 041 053 021 028 113 127 .167	•276 -•130 -•101 -•063 -•042 -•071 -•171 -•179 -•178	• 247 • 155 • 231 • 113 • 164 • 148 • 152	-341 143 120 116 124	-•162 -•163	220 216	-•213	27 a		•230 •121 •108 •114 •111 -•024 -•023 -•020	•239 •143 •119 •076 •127 •019 •027 •027	•242 •189 •158 •009 -•008 -•069	•381 •351 •364 •254 •085	•470 •371 •298 •083	•425 •109 •109	•127	200	



Table 27 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

=		_	T	T	1	e at s	_	_		-	1 -		Lower			Station			1:
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a = 0	6	8 =	20								
3 4 5 6 7 8 9	. 375 . 023 . 013 . 017 . 034 . 028 . 032 . 121 . 073 . 081	• 265 • 109 • 048 • 045 • 055 • 024 • 016 • 088 • 114 • 166	• 272 • 134 • 106 • 070 • 066 • 070 • 195 • 187 • 204	•245 •160 •562 •249 •159 •248 -•231	•275 -•191 -•172 -•157 -•170 -•193	205 199 209 235	-•236 -•232	-•225		• 206 • 141 • 125 • 124 • 121 • 103 • 110 • 019 • 014 • 016	•227 •120 •105 •112 •107 -•028 -•027 -•005	•235 •137 •113 •071 •124 •069 •071 •060	•239 •051 •168 -•013 -•075 -•105	.682 .593 .792 .434 .243	•691 •664 •548 •261	•660 •303 •313	•354		111
								a = 0	6 0	8 =	30 0								L
1	. 371	1 . 263	0271	.242	•148	1		243		_			1				•616		Т
4567890	• 371 • 026 • 016 • 019 • 037 • 032 • 035 • 102 • 010 • 023	-263 -111 -051 -047 -059 -023 -069 -079 -111 -164	- •141 - •112 - •072 •117 - •040 - •193 - •221 - •232	• 158	226	- • 234 - • 231 - • 241 - • 258	-•256 -•253			.203 .139 .123 .124 .117 .101 .106 026 .014 015	•227 •118 •102 •109 •104 ••031 ••003 ••064		•236 •050 •162 -•058 -•130 -•149	.960 .857 .694 .686 .494	•955 •936 •771 •537	•838 •577 •605			111
						L		a = 0	9 °	8 =	00 °	-1		-					L
3456789	. 353 080 040 039 061 053 057 132 092 123	• 223 • 160 • 099 • 073 • 078 • 046 • 063 • 139 • 148 • 184	•226 •198 •170 •143 •096 •091 •167 •173 •177	•187 •217 •222 •207 •177 •219 •217	.288 079 084 103 116	097 108 121 194	195 190	188		.271 .193 .178 .177 .171 .148 .167 .028 .062 .030	•303 •182 •163 •171 •165 •018 •023 •019	•316 •211 •177 •132 •170 •019 •020 •020	• 320 • 205 • 166 • 020 • 026 • 025	.301 .219 .181 .166	•274 •214 •173 -•024	•263 -•015 -•011	-•023		1
								α = 1	2 °	8 = -	-30								L
3 4 5 6 7 8 9 0	• 324 • 145 • 070 • 066 • 088 • 084 • 084 • 159 • 109 • 134	•171 -•225 -•163 -•107 -•076 -•095 -•155 -•123 •229	•160 -•257 -•222 -•201 -•143 -•064 -•147 -•198 -•214	•124 -•270 -•283 -•298 •219 -•290 -•274	•351 •958 •771 •594 -•210	•434 •311 •142 ••085	•054	•114		• 350 • 255 • 236 • 239 • 229 • 196 • 224 • 073 • 087 • 096	•381 •249 •224 •237 •234 •125 •105 •076	•389 •283 •248 •196 •287 •049 •006	•556 -•005 -•218 -•203	.026 052 119	132 157 119 138	169	167		1 1
								a = 1	2 °	8 = -	-20 °								
3 4 5 6 7 8 9 0	. 324 144 069 065 088 082 084 153 110 135	•170 -•224 -•160 -•099 -•106 -•075 -•094 -•152 -•131 •228	•162 •257 •222 •203 •139 •087 •165 •202 •218	•123 •269 •289 •294 •219 •267 •230	•458 •658 •309 ••034 -•239	•185 •052 ••045 ••196	-•121 -•148	-•113		• 349 • 254 • 235 • 240 • 230 • 196 • 224 • 073 • 088 • 085	• 380 • 250 • 225 • 237 • 232 • 093 • 084 • 064	•388 •284 •247 •222 •238 •046 •020 •004	•394 •437 •004 -•105 -•082 -•070	•134 •145 •066 ••028 ••137	•015 -•022 •099 -•051	.027 073 091	087		1 1



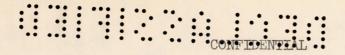


Table 27 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F M = 2.01

R = 4.2 × 106

+				Upper	Surfac	e at S	Station							Surface		tation			4:40
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	C
								a = 1	12 °	8 = -	-10								
4 5 6 7 8 9	- 324 - 142 - 068 - 062 - 085 - 080 - 081 - 151 - 112 - 133	• 181 • 221 • 160 • 095 • 102 • 071 • 089 • 145 • 143 • 228	•162 -•257 -•221 -•202 -•132 -•121 -•198 -•189 -•210	• 124 -•267 -•282 -•273 •220 -•238 -•210	•525 •270 ••055 ••248 ••234	-•018 -•107 -•151 -•236	-•207 -•212	214		• 351 • 257 • 238 • 241 • 232 • 197 • 224 • 073 • 088 • 084	•380 •251 •226 •239 •234 •078 •080 •067	•388 •282 •248 •240 •237 •049 •028 •022	•393 •357 •106 -•031 -•016 -•021	•316 •266 •205 •105 -•040	• 224 • 208 • 163 • 045	•228 •040 •028	*042		1111
1								a = 3	12 °	8 =	00 0		-						_
4 5 6 7 8	- 320 - 144 - 071 - 067 - 089 - 084 - 087 - 157 - 116 - 138	•174 -•226 -•164 -•103 -•110 -•078 -•096 -•159 -•168 •223	•157 -•259 -•225 -•205 -•145 -•152 -•204 -•211 -•209	•121 •270 •272 •259 •216 •264 •216	-•175 -•184	- · 185 - · 183 - · 193 - · 234	-•225 -•220	217		.346 .253 .234 .238 .227 .195 .217 .070 .087 .074	•376 •247 •222 •233 •222 •059 •067 •062	•385 •280 •242 •190 •232 •070 •069 •069	•388 •278 •237 •071 •080 •078	.423 .342 .304 .279 .091	•391 •334 •286 •086	• 388 • 095 • 103	•107		1 1
								a = 1	2 °	8=	10 °								1
4 5 6 7 8 9	* 321 - 144 - 070 - 065 - 089 - 083 - 084 - 153 - 109 - 114	•169 •223 •162 •099 •106 •073 •053 •149 •163 •225	•160 -•257 -•221 -•189 -•139 -•129 -•224 -•205 -•197		-•193 -•206 -•212	-•215 -•212 -•224 -•251	-•240 -•236	234		• 347 • 254 • 234 • 239 • 229 • 203 • 216 • 069 • 087 • 075	• 378 • 249 • 224 • 236 • 225 • 063 • 063 • 067	•386 •280 •244 •191 •241 •113 •131 •128	•390 •306 •346 •150 •106 •035	.631 .566 .494 .439 .245	•611 •553 •479 •218	•571 •249 •257	•279		1 1
			1				-	a = 1	2 °	8 =	20 °								1
4 5 6 7 8 9	• 321 • 143 • 070 • 067 • 089 • 084 • 084 • 135 • 054 • 074	• 167 -• 226 -• 162 -• 101 -• 107 -• 049 -• 028 -• 131 -• 166 • 226	•159 •259 •259 •225 •102 •099 •135 •243 •227 •174	•123 -•251 •423 -•280 •217 -•256 -•241	•202 -•228 -•213 -•227 -•235 -•224	-•231 -•230 -•240 -•257	-•247 -•242	239		.346 .254 .234 .240 .229 .198 .215 .065 .087 .074	•377 •248 •222 •233 •223 •062 •060 •094	• 382 • 280 • 244 • 189 • 246 • 177 • 182 • 164	•390 •149 •403 •128 •019	•736 •725 •764 •615 •522	•872 •827 •705 •428	•761 •462 •494	•501		1 1
								a = 1	2 0	8 =	30	-							
4 5	• 317 • 150 • 077 • 075 • 095 • 090 • 090 • 028 • 008	•164 -•232 -•170 -•107 -•114 •056 -•016 -•135 -•162 •219	•152 •266 •228 •061 •012 •144 •245 •228 •210	•114 •242 •208 •299 •209 •191 ••200	•067 -•248 -•231 -•246 -•253 -•243	-•239 -•239 -•250 -•261	-•251 -•243	241		.340 .249 .228 .232 .223 .195 .207 .056	•371 •240 •214 •225 •215 •056 •114 •171	•377 •273 •236 •181 •356 •237 •217 •207	•383 •141 •437 •109 ••051 ••077	1.061 1.003 .979 .889 .835	1.146 1.141 .873 .819	•921 •851 •838	•787		1

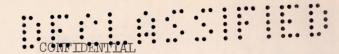


Table 27 Concluded Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration F M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

4_				Upper	Surfac	e at s	Station					L	ower S	Surface	at S	tation			4
ŏ	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1
		Ilseni	Parline.			il te		a =	15	8 =	00	W					1		Į,
3 4 5 6 7 8 9 0	094 091 118 110 112	257235131137102124179183	263 228 180 181 227 228	.043 288 294 285 .257 265 253	•141 •146 •023 -•228	.036 .005 081	102 114	053		• 393 • 315 • 300 • 304 • 288 • 240 • 280 • 118 • 127 • 121	•451 •312 •285 •300 •282 •106 •113 •107	.451 .348 .307 .254 .297 .117 .111	• 444 • 343 • 307 • 123 • 130 • 127	•383 •343 •301 •259 •085	•358 •320 •287 •066	• 346 • 054 • 068	•052		111

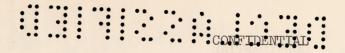


Table 28 Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration G M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

4				Upper	Surfac	e at S	Station	-		T	1			Lower	Surface	e at S	Station			T-
Ori	1	2	3	4	5	6	7	8	9		1	2	3	4	5	6	7	8	9	Orif
					-			a =	00 °	8	8 =	00			11/15					
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	• 369 • 063 • 029 • 024 • 013 • 010 - • 093 - • 063 - • 088	• 333 • 047 • 015 • 014 • 006 • 030 • 008 • • 101 • • 102 • 114	.330 .055 .013 006 025 .006 110 116	*329 *052 *003 -0025 *107 -*114 -*117		•319 •058 •023 •097 -•127	118				.064 .029 .017 .004 .013 003 .004 096 063	.058 .008 003 .004 .006 101 097 101	.003 003 037 .007 106 109	.003 ~.019 ~.116 ~.115	.020 .005 016 121	•006 -•013	•024 -•121 -•136			10
				1				a =	00 °	1	8 =	10 0								_
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	.370 .064 .031 .025 .015 .014 .012 092 065 086	• 334 • 050 • 016 • 014 • 009 • 031 • 011 • 092 • 096 • 123		•118		•261 •108 •098 •089 •162	•216 -•135 -•178 -•180				.064 .029 .019 .005 .013 .000 .015 097 060			•052 •051 •017 ••110 ••134 ••125	075	•249 •173 •120 -•073	•262 -•030 -•047	-•027		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								Q =	00 0		8 =	20								L
10	.370 .063 .030 .027 .016 .013 .012 095 067 082	.335 .050 .016 .015 .008 .032 .012 069 068	.331 .059 .016 002 017 .048 123 158 178	207	110 052 080 115 166	-093 -169 -160 -120 -205					.063 .027 .020 .003 .012 .003 .005 102 054 105	•057 •009 •004 •002 •006 •103 •103 ••099	-004 -002 -040 -006 -042 -028	012 010 185 177	•505 •316 •388 •178 ••008 •001	•469 •417 •304 •034	•483 •090 •092	•152		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
			-					a =	00 0		8 =	30								
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10	. 369 . 064 . 031 . 027 . 015 . 014 . 013 096 063 054	• 335 • 051 • 016 • 014 • 008 • 031 • 045 • 013 • 031 • 198	•331 •059 •016 •002 •020 •130 •078 •152 •185	263 .188 266	-•126 -•143	041 215 207 .147 238	•118 -•230 -•230 -•230				.063 .027 .021 .003 .012 .003 .000 103 049	•057 •008 ••005 •001 •004 ••104 ••104	002 040 001	•048 •017 •086 •239 •213 •211	.840 .649 .581 .552 .129	•771 •789 •613 •242	•749 •297 •350	• 428		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								Q =	03	П	8 =	00		1 11						
6 7 8 9	005	.271 023 022 021 023 002 014 113 113 .160	• 316 • 045 • 033 • 035 • 046 • 017 • 119 • 115 • 122	•163 -•128	062 053 095	• 295 • 084 • 088 • 138 • 168	•252 -•100 -•185 -•171				•137 •085 •074 •067 •066 •051 •058 -•052 -•021 -•062	•158 •066 •056 •062 •060 •058 ••055 ••058	•155 •084 •062 •028 •063 -•057 -•058 -•053	•165 •080 •048 •060 ••057 ••055	•193 •190 •146 •091 -•036 -•027	•199 •143 •135 -•025	•183 -•015 -•045	033		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11

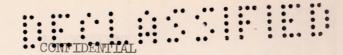


Table 28 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration G M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

j!			_	T	_	e at	Station	_		-	-		Lower	Surfac	e at s				1 4
Ö	1	2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	- 6
								a =	06 °	8 =	-30 °								
3 4 5 6 7 8 9	• 373 • 032 • 020 • 024 • 041 • 038 • 040 • 130 • 083 • 118		132 104 068 072 .006	157 134 202 157 213	.883 .668 .407 034 155	.567	•570		Fat	•199 •136 •120 •118 •113 •084 •107 ••010 ••010	•117 •102 •110 •108 •027 •040	.140 .116 .075 .229 002 066 097	.045 143 199 214	.023 026 081 165	099 117 088 133	133	-•163	100 mm	10
								α =	06 °	8 =	-20 0								
3 4 5 6 7 8 9	• 372 • 031 • 020 • 024 • 041 • 038 • 040 • 125 • 082 • 117	.229 110 048 048 057 027 044 130 120 .148	103 067 068 .009	127 173	•503 •195 •082 ••131 ••175	•108 •249 •132 •146 -•122	•282 -•084			• 198 • 137 • 119 • 119 • 113 • 084 • 105 • - 013 • 009 • 022	•118 •103 •109 •107	•139 •116 •075 •134 -•045 -•066	•424 -•028 -•160	.062 019 113	.003 013 .018 068	029 079 113	-•112	Total State of the	1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
								a =	06 °	8=	-10 °							A second	L
4 5 6 7 8 9 10	• 375 • 025 • 014 • 019 • 037 • 033 • 035 • 123 • 082 • 114	• 232 • 110 • 048 • 047 • 057 • 026 • 043 • 130 • 119 • 152	•275 -•130 -•102 -•066 -•058 -•020 -•108 -•130 -•142	-•143 •153 -•163	-•152 -•181	•191 •069 •033 •134 •176	•169 •090 ••163 ••167			.203 .139 .122 .121 .116 .086 .107 013 .012	•227 •119 •104 •109 •108 ••017 ••017 ••029	•102 -•038	•242 •131 •008 -•088 -•084 -•090	•178 •179 •160 •061 -•060 -•044	•126 •108 •129 ••012	.082 013 044	042		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10
								a =	06 0	8 =	00 °			1, 2	-				
3 4 5 6 7 8 9 10	. 375 023 014 017 036 032 034 123 086 113	111 048 048 058 026 042 132 132 174		•172 -•162 -•166	083 129 120 109 117 167 087	•256 -•169 -•154 •141 -•198	•239 ••179 ••197 ••198			• 203 • 139 • 123 • 121 • 116 • 094 • 105 • 017 • 021 • 033			•239 •137 •099 -•024 -•021 -•018	•277 •279 •212 •159 •008 •026	•296 •228 •214 •041	•274 •065 •023	•048		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11
						- 1-		α =	06	8 =	10	3							-
3 - 4 - 5 - 6 7 - 8 9 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 -	.369 019 010 012 029 024 027	002 011 087	•293 •104 •080 •045 •020 •043 •131 •154 •165	•264 •133 •035 •105 •207 •131 •141	131 113 095	• 172 • • 179 • • 167 • 161 • • 203	•202 -•196 -•204 -•206			.205 .145 .130 .129 .125 .110 .119 003 .040	•242 •137 •124 •128 •125 ••005 ••007 ••010	.255 .158 .136 .093 .114 .028 .046 .052	•257 •123 •192 •027 •033 ••011	.290 .353 .400 .277 .062 .059	•458 •371 •283 •069	•421 •089 •074	•114		12 3 4 5 6 7 8 9 10 11



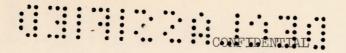


Table 28 Continued Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration G M = 2.01 $R = 4.2 \times 10^6$

=					Surface					1		-	ower S			tation	0 1		4
ò		2	3	4	5	6	7	8	9		2	3	4	5	6	7	8	9	1
								a =	06	8 =	20 °								_
4 5 6 7 8 9	.368 021 011 013 032 026 029 113 065 052	• 241 • 090 • 030 • 028 • 037 • 005 • 046 • 046 • 073 • 283	•288 •109 •084 •049 •110 •013 ••156 ••189 ••185	•257 -•139 •120 -•242 •282 -•203 -•138	-•117 -•135	.044 204 196 .229 222	•159 •220 •220 •221			•203 •144 •128 •128 •123 •110 •113 -•012 •046 -•021	011	.248 .151 .129 .087 .096 .055 .101	•250 •059 •311 -•039 -•013 -•094	•548 •455 •472 •590 •203 •217	•717 •656 •555 •216	.683 .239 .275	• 335		
								α =	06 °	8 =	30 0								1
3 4 5	- 373 - 027 - 018 - 021 - 040 - 035 - 038 - 087 - 015 - 010	•231 •112 •050 •049 •059 •025 •082 •059 •078 •288	•273 •128 •100 •066 •190 •031 •136 •197 •218	173		037 217 210 .240 231	•124 -•229 -•224 -•225			•198 •135 •118 •117 •111 •098 •097 •032 •034 •031	•223 •114 •100 •103 •103 •030 •029 •027	•231 •135 •112 •070 •084 •116 •112 •105	•238 •058 •273 -•049 -•060 -•132	.849 .630 .639 .983 .428 .486	•934 •979 •809 •462	•871 •522 •555	•619		1
					1			a =	09 °	8 =	00 °								1
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11	- 083 - 083 - 043 - 042 - 064 - 059 - 062 - 141 - 100 - 130	.196 173 110 081 087 058 070 144 149 .188	.224 196 164 132 084 089 158 164	-184 209 213 199 -185 207 209	043 058 087 141	-182 110 110 -148 191	.202 134 158 161			• 272 • 193 • 178 • 178 • 170 • 143 • 157 • 027 • 058 • 012	•302 •178 •158 •161 •159 •013 •016 •012	•314 •208 •174 •130 •168 •020 •021 •021	•314 •203 •166 •023 •026 •028	.300 .272 .268 .206 .034 .029	•342 •274 •225 •030	•322 •043 •029	•055		
								a =	12 °	8 =	-30 °								1
3 4 5 6 7 8 9	• 325 • 137 • 064 • 062 • 081 • 077 • 076 • 143 • 102 • 125	•164 -•213 -•156 -•090 -•096 -•067 -•083 -•142 -•117 •202	•168 -•238 -•207 -•175 -•129 -•057 -•134 -•174 -•192	255 270 .193 259	•461 -•171	054 .476 .298 .189 107	.034 .421 .021 .003			• 354 • 261 • 242 • 249 • 239 • 201 • 228 • 089 • 088 • 096	•389 •257 •234 •246 •238 •138 •134 •102	•396 •291 •254 •202 •349 •087 •034 •015	• 397 • 163 • 207 • 131 • • 195 • • 181	.096	-•079 -•105 -•028 -•095	096 106 155	149		
				1				a =	12 °	8 =	-20 °								1
3 4 5 6 7 8 9 10	- 324 - 156 - 080 - 078 - 099 - 095 - 095 - 165 - 124 - 149	•148 -•235 -•176 -•112 -•117 -•088 -•103 -•164 -•137 •184	•152 -•254 -•220 -•188 -•140 -•077 -•164 -•195 -•204	269 284 .179 250	•620 •314 •135 -•231 -•233	•073 •192 •062 •163 -•195				• 348 • 252 • 232 • 238 • 227 • 188 • 214 • 072 • 069 • 072	•376 •241 •216 •228 •221 •093 •082 •063	.381 .277 .240 .191 .251 .052 .034	094	.208 .210 .103 015 098 076	•056 •040 •149 -•017	.039 019 070	076		

F

Table 28 Continued

Pressure Coefficients on Delta Wing with Control

Configuration G M = 2.01

R = 4.2 ×106

1 +		-	_	T	Surfac	_	_						_	Surface		Station		
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	5	6	7	8	9
								a =	12 °	8 = -	-10							
3 4 5 6 7 8 9	. 328 - 135 - 063 - 061 - 080 - 076 - 076 - 141 - 104 - 127	•164 •215 •157 •092 •098 •067 •084 •143 •128 •201	• 166 - 240 - 206 - 174 - 116 - 085 - 160 - 178 - 195	246 243 271 .192 228	•324 •050 ••102 ••222 ••224	•110 •005 -•091 •167 -•222	008			• 356 • 264 • 245 • 250 • 242 • 202 • 227 • 089 • 088 • 089	•387 •256 •231 •242 •238 •095 •085 •071	•393 •290 •253 •230 •238 •067 •050 •034	• 395 • 310 • 095 • • 048 • • 040 • • 042	• 329 • 377 • 263 • 109 • 013 • 060	•267 •250 •286 •113	•221 •126 •067	•072	
								α =	12 °	8 =	00 0							
4 5 6 7 8 9	• 325 • 150 • 077 • 077 • 096 • 092 • 094 • 166 • 130 • 146	•149 •223 •170 •110 •116 •086 •100 •164 •168 •230	•152 -•244 -•218 -•186 -•132 -•155 -•201 -•206 -•201	243	143 138 142 174	•100 •183 •175 •188 •222	200			*346 *251 *231 *235 *226 *192 *210 *068 *078 *059	•375 •239 •214 •225 •216 •056 •058 •055	•380 •275 •238 •186 •226 •067 •064 •066	•383 •273 •235 •074 •077 •082	•359 •321 •287 •250 •071 •060	•386 •321 •270 •056	•379 •063 •058	•084	
								α =	12 °	8 =	10							
3 4 5 6 7 8 9	. 324 154 077 078 098 094 095 167 121 112	•150 -•235 -•178 -•113 -•119 -•088 -•054 -•156 -•166 •265	•150 -•255 -•223 -•186 -•131 -•101 -•213 -•222 -•203	246 113 272 .257 239	148 178 170 165 195 213 123	• 000 • 204 • 198 • 216 • 232	•153 -•224 -•212 -•214			• 348 • 253 • 232 • 239 • 228 • 200 • 215 • 059 • 087 • 051	•375 •239 •214 •225 •216 •053 •050 •043	• 382 • 275 • 238 • 184 • 198 • 091 • 120 • 131	• 382 • 149 • 372 • 166 • 141 • 076	•482 •473 •536 •435 •212 •170	•601 •537 •450 •172	•561 •172 •194	•232	
								a =	12 °	8 =	20							
3 4 5 6 7 8 9 0	• 324 • 155 • 078 • 077 • 098 • 094 • 095 • 133 • 048	-152 237 178 113 120 072 006 128 155 381	•150 -•259 -•224 -•113 -•098 -•118 -•203 -•227 -•211	246 .155 284 .375 253	194	069 225 220 .322 246	•144 ••243 ••230 ••232			.348 .252 .232 .238 .228 .203 .212 .050 .107 .043	• 376 • 240 • 215 • 224 • 216 • 054 • 049 • 041	• 382 • 275 • 238 • 183 • 190 • 121 • 187 • 185	• 383 • 145 • 478 • 176 • 105 • • 019	.674 .708 .695 .782 .450	•909 •903 •750 •406	•812 •415 •475	•537	
								a =	12	8 =	30	-						
3 4 5 6	• 327 • 135 • 062 • 062 • 079 • 075 • 074 • 026 • 062 • 005	.170 214 154 091 095 .103 .058 083 106 .405	•168 -•238 -•181 -•047 -•062 -•071 -•156 -•209 -•167	113 176 254 - 400	186 207 192 165 215 216 098	-•103 -•227 -•224 •345 -•242	•149 ••242 ••229 ••229			. 356 . 263 . 245 . 252 . 242 . 220 . 222 . 069 . 129	•389 •257 •232 •242 •234 •075 •071 •127	• 395 • 290 • 253 • 198 • 207 • 228 • 259 • 272	•159 •591	1.003 1.005 .862 1.137 .834 .815		1.000 .841 .803	•832	

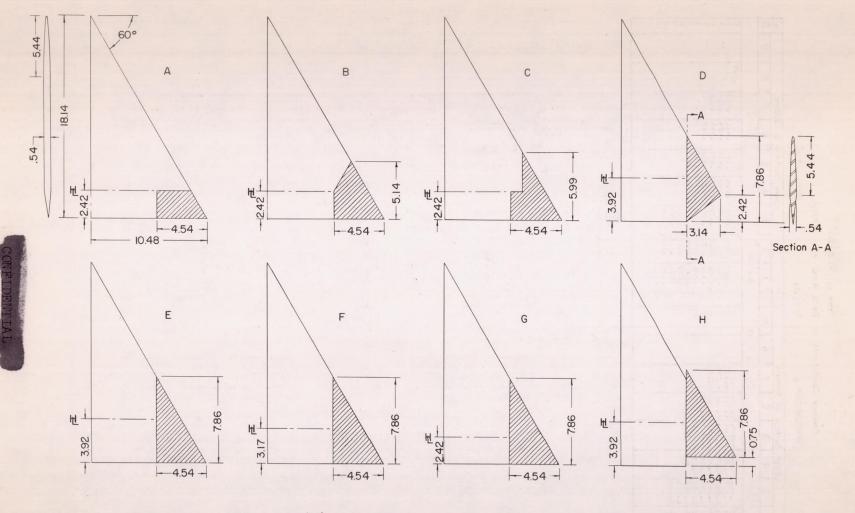


NACA RM L55L05

Table 28 Concluded

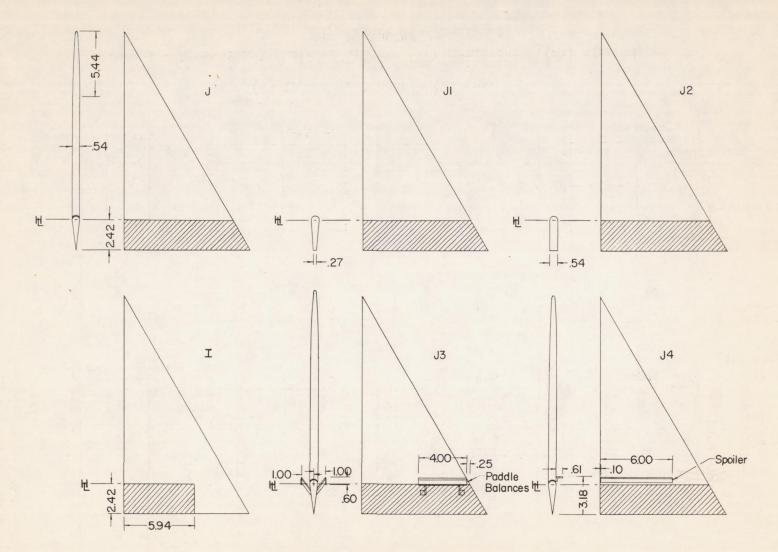
Pressure Coefficients on Delta Wing with Control Configuration $_{G}$ $M = _{2 \cdot 01}$ $R = _{4 \cdot 2} \times 10^{6}$

+			1	Jpper	Surfac	e at S	Station				The second	L	ower S	Surface	at S	tation			4
ò	1	2	3	4	5	6	7	8	9	1	2	3	4	. 5	6	7	8	9	ō
				and the	629	00		a =	15	8 =	00	- 57.0							
3 4 5 6 7 8 9	098 095 121 116 116	142 112 128 181 185	273 251 217 177 181 221 220	271 276 272 .286 238 210	100 131 207 235	151 154 .246	179 175 182		1	•397 •317 •304 •306 •292 •241 •277 •123 •124 •112	•450 •308 •282 •296 •280 •103 •105 •104	•451 •346 •307 •250 •293 •121 •116 •121	• 446 • 336 • 317 • 134 • 139 • 141	•451 •410 •375 •332 •140 •123	•461 •404 •349 •119		•149		1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11



(a) Tip-control configurations.

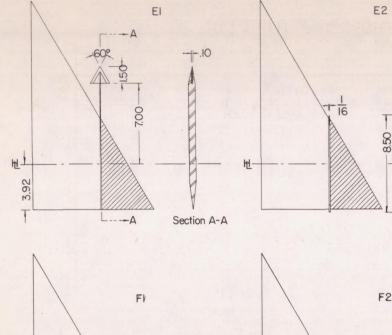
Figure 1. - Dimensional sketches of test configurations. (All dimensions are in inches.)

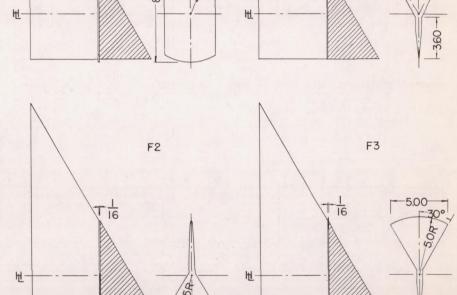


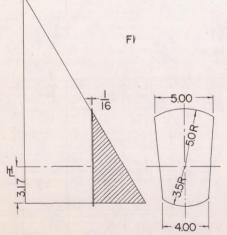
(b) Trailing-edge-control configurations.

Figure 1. - Continued.

E3







(c) Tab and fence configurations.

-30°

Figure 1. - Concluded.

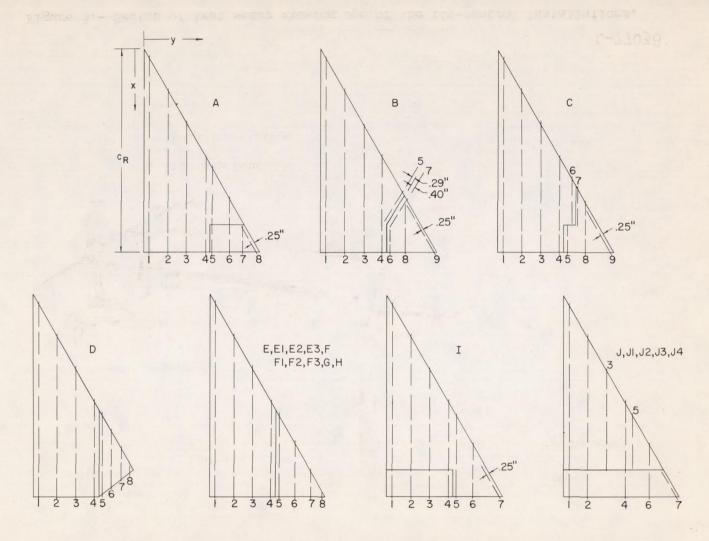
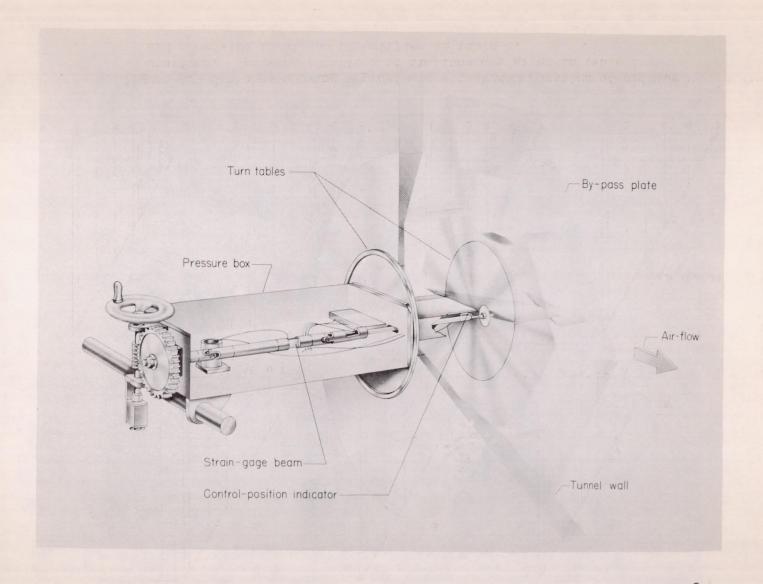


Figure 2.- Sketches showing approximate extent and location of orifice stations. Spanwise locations of stations are given in table 1 and chordwise locations of orifices in table 2.



L-77038

Figure 3. - Sketch of test setup showing one of the tip-control installations.

NACA RM L55L05

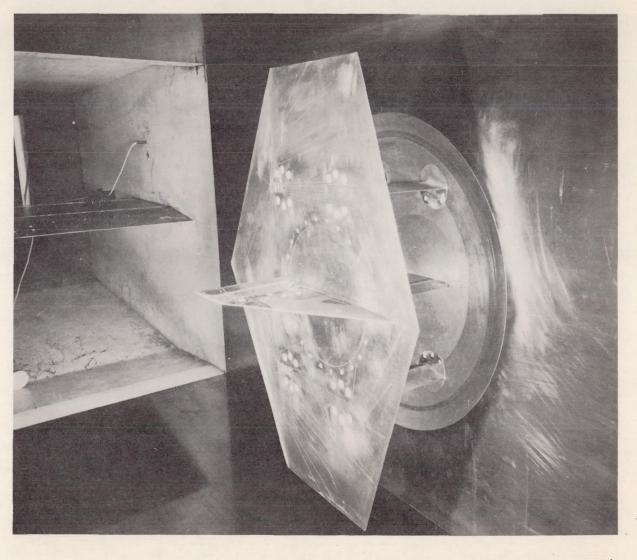


Figure 4.- Photograph of configuration J mounted on boundary-layer bypass plate.

CONFIDENTIAL

A - Langley Field, Va.



CONFIDENTIAL